

## PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11)Publication number : 2003-090252

(43)Date of publication of application : 28.03.2003

(51)Int.Cl. F02D 41/14  
F02D 45/00  
G05B 13/00

(21)Application number : 2002-110508

(71)Applicant : NISSAN MOTOR CO LTD

(22)Date of filing : 12.04.2002

(72)Inventor : KATO HIROSHI

(30)Priority

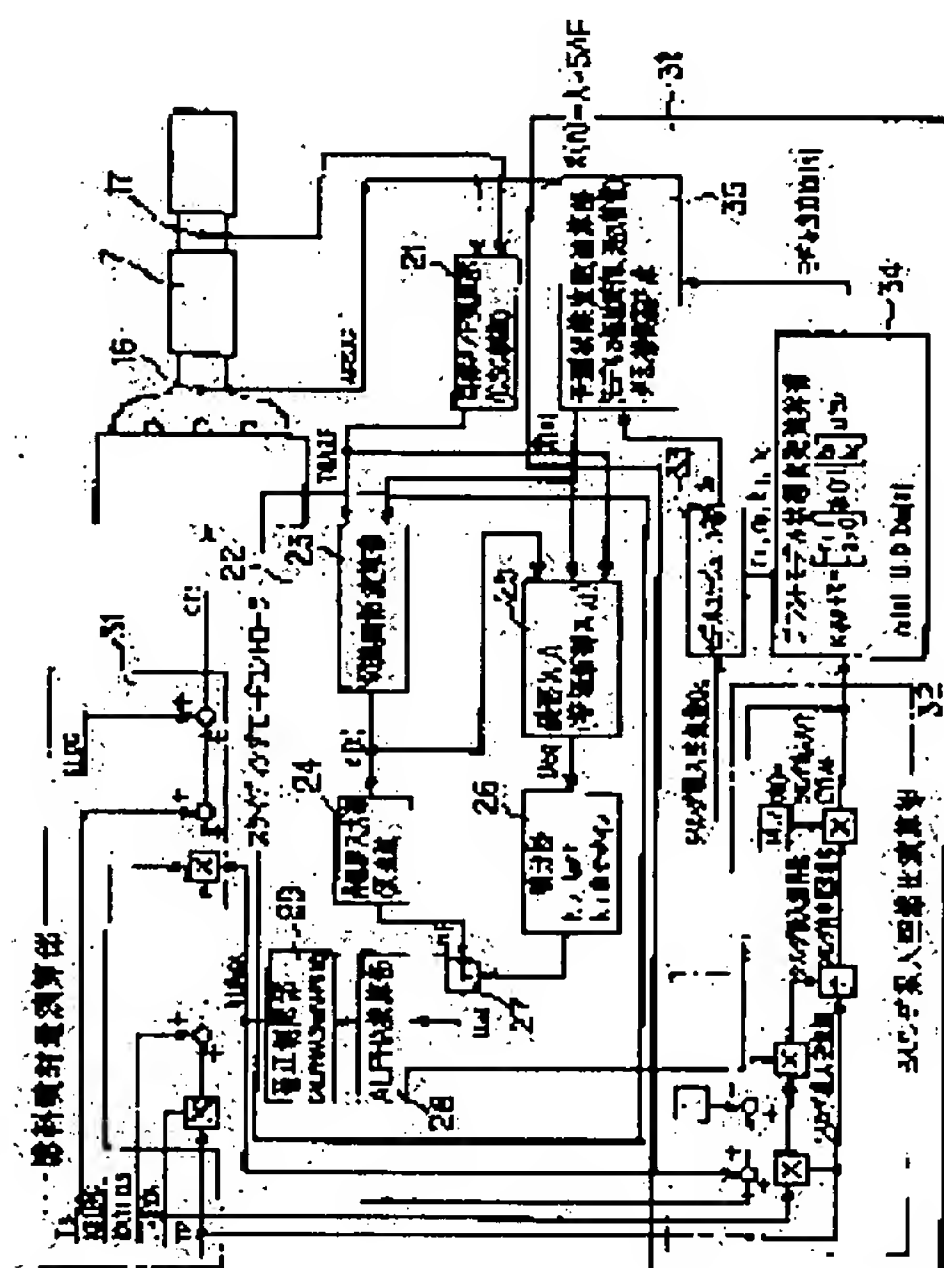
Priority number : 2001211571 Priority date : 12.07.2001 Priority country : JP

## (54) AIR-FUEL RATIO CONTROL DEVICE OF ENGINE

(57)Abstract:

PROBLEM TO BE SOLVED: To prevent a feedback control of the air-fuel ratio using a sliding mode control from being oscillatory even when a feedback gain is increased regarding a plant having a waste time as an object to be controlled.

SOLUTION: This device is provided with an air-fuel ratio detecting means (16) detecting an air-fuel ratio of an exhaust, a waste time compensating means (35) compensating a waste time for the air-fuel ratio determined by fuel supply to be detected by the air-fuel ratio detecting means by adding a disturbance compensator to Smith method and an air-fuel ratio feedback control means (22) executing the feedback control of the air-fuel ratio by increasing or decreasing a fuel supply quantity using the sliding mode control so that the air-fuel ratio with the waste time compensated by the waste time compensating means is coincided with a targeted air-fuel ratio.



## LEGAL STATUS

[Date of request for examination] 24.04.2003

[Date of sending the examiner's decision of rejection]

[Kind of final disposal of application other than the examiner's decision of rejection or application converted registration]

[Date of final disposal for application]

[Patent number] 3960106

[Date of registration] 25.05.2007

[Number of appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of requesting appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of extinction of right]

(19)日本国特許庁 (J P)

(12) 公 開 特 許 公 報 (A)

(11)特許出願公開番号

特開2003-90252

(P2003-90252A)

(43)公開日 平成15年3月28日(2003.3.28)

(51)Int.Cl. <sup>7</sup>	識別記号	F I	テ-マ-ト*(参考)
F 0 2 D 41/14	3 1 0	F 0 2 D 41/14	3 1 0 L 3 G 0 8 4
	3 3 0		3 1 0 F 3 G 3 0 1
45/00	3 2 4	45/00	3 3 0 A 5 H 0 0 4
	3 6 8		3 2 4
			3 6 8 F

審査請求 未請求 請求項の数14 O L (全 27 頁) 最終頁に続く

(21)出願番号 特願2002-110508(P2002-110508)  
(22)出願日 平成14年4月12日(2002.4.12)  
(31)優先権主張番号 特願2001-211571(P2001-211571)  
(32)優先日 平成13年7月12日(2001.7.12)  
(33)優先権主張国 日本(J P)

(71)出願人 000003997  
日産自動車株式会社  
神奈川県横浜市神奈川区宝町2番地  
(72)発明者 加藤 浩志  
神奈川県横浜市神奈川区宝町2番地 日産  
自動車株式会社内  
(74)代理人 100075513  
弁理士 後藤 政喜 (外1名)

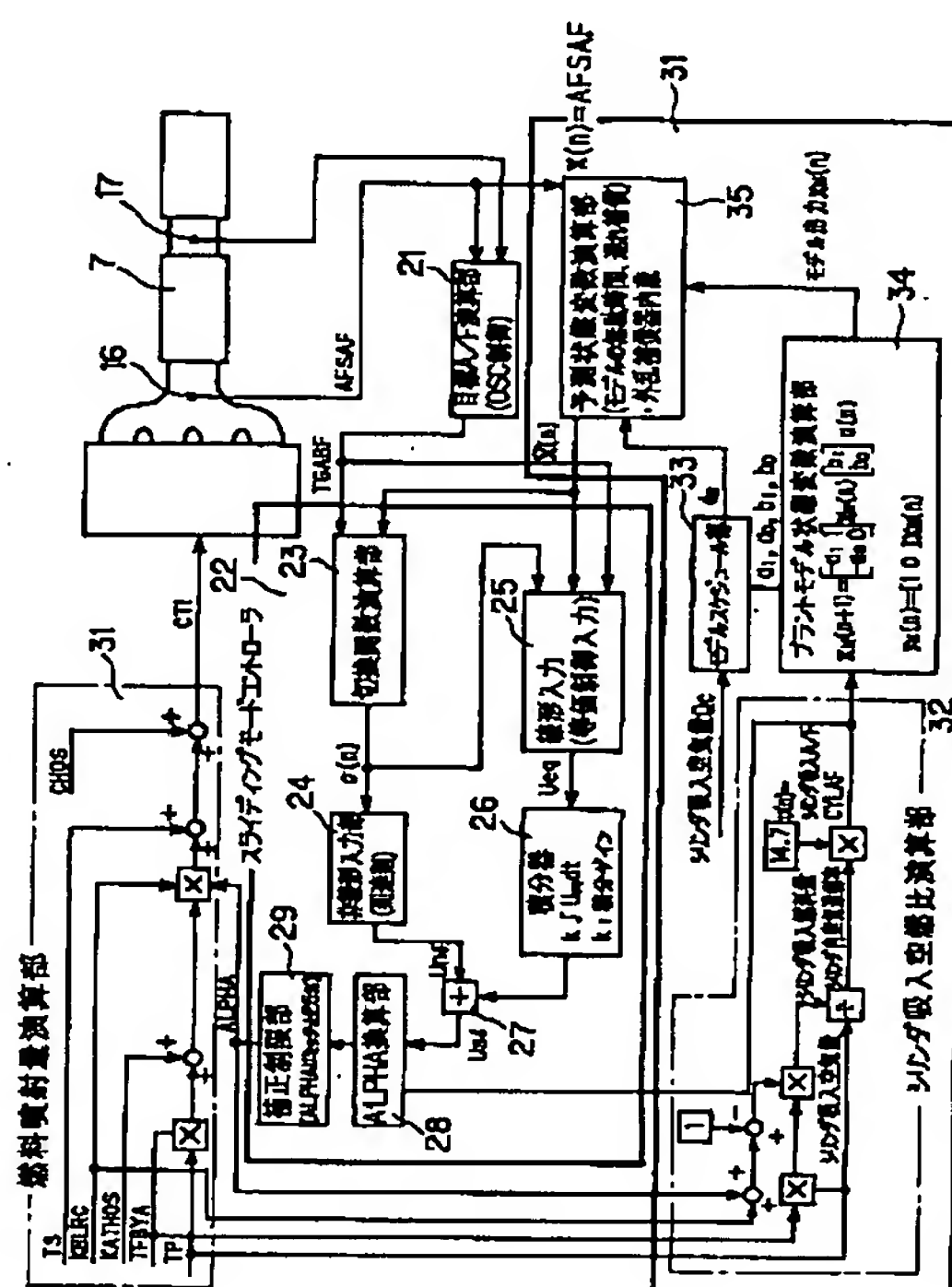
最終頁に続く

(54)【発明の名称】 エンジンの空燃比制御装置

(57)【要約】

【課題】 スライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御において無駄時間を有するプラントを制御対象としてフィードバックゲインを大きくとっても振動的にならないようにする。

【解決手段】 排気空燃比を検出する空燃比検出手段(16)と、燃料供給により定まる空燃比が前記空燃比検出手段により検出されるまでの無駄時間を、スミス法に外乱補償器を加えることにより補償する無駄時間補償手段(35)と、この無駄時間補償手段により無駄時間の補償された空燃比が目標空燃比と一致するようにスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を燃料供給量の増減で行う空燃比フィードバック制御手段(22)とを備える。



【特許請求の範囲】

【請求項1】排気の空燃比を検出する空燃比検出手段と、  
エンジンの排気系及び前記空燃比検出手段の動特性を離散系2次の伝達関数で近似しシリンダ吸入空燃比のステップ応答より同定することによりこの離散系2次の伝達関数を設定する伝達関数設定手段と、  
この離散系2次の伝達関数を離散系2次の状態方程式に変換する手段と、  
この離散系2次の状態方程式に基づいて前記空燃比検出手段により検出される排気の空燃比が目標空燃比と一致するようにスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を行う空燃比フィードバック制御手段とを備えることを特徴とするエンジンの空燃比制御装置。

【請求項2】前記同定を最小2乗法を用いて行うことを特徴とする請求項1に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項3】前記同定をARXモデルを用いて行うことを特徴とする請求項1に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項4】前記空燃比のフィードバック制御は燃料供給量のフィードバック制御であることを特徴とする請求項1から3までのいずれか一つに記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項5】前記空燃比フィードバック制御手段は、前記離散系2次の状態方程式の状態変数と目標値の状態量との差を誤差の状態量として演算する手段と、この誤差の状態量に切換関数ゲインを乗算して状態量を演算する手段と、この切換関数ゲインの乗算された状態量に基づいて非線形入力を演算する手段と、同じくこの切換関数ゲインの乗算された状態量に基づいて線形入力を演算する手段と、これら非線形入力と線形入力の和を総制御入力として算出する手段と、この総制御入力に基づいて前記燃料供給量のフィードバック制御値を演算する手段とからなることを特徴とする請求項4に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項6】目標空燃比が変化する場合に前記線形入力に代えてこれを積分した値を用いることを特徴とする請求項5に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項7】排気通路に酸素ストレージ機能を有する触媒と、この触媒の前後にあって排気中の酸素濃度を検出する一対のセンサとを備える場合に、この一対のセンサの出力に基づいて前記触媒の酸素ストレージ量を最適化する空燃比を目標空燃比として演算することを特徴とする請求項6に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項8】前記積分する際の積分ゲインと前記切換関数ゲインとの関係を前記線形入力の式から求め、前記目標空燃比への応答の時定数が最適となるように前記積分ゲインを決定し、この決定した積分ゲインより前記関係

を用いて切換関数ゲインを算出することを特徴とする請求項6に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項9】前記積分ゲインを回転速度に応じて定めることを特徴とする請求項8に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項10】前記離散系2次の状態方程式は、  

$$\text{mat } x(n+1) = \text{mat } A \text{ mat } x(n) + \text{mat } B u(n)$$

$$\text{mat } y(n) = \text{mat } C \text{ mat } x(n)$$
 ただし、 $\text{mat } x(n+1)$ ：時刻 $n+1$ の状態変数、

$\text{mat } x(n)$ ：時刻 $n$ の状態変数、

$\text{mat } y(n)$ ：時刻 $n$ の出力、

$u(n)$ ：時刻 $n$ の入力、

$\text{mat } A$ ：システム行列、

$\text{mat } B$ ：入力行列、

$\text{mat } C$ ：出力行列、

であることを特徴とする請求項5に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項11】前記システム行列 $\text{mat } A$ の状態により前記切換関数ゲイン $\text{mat } S$ の符号を変化させることを特徴とする請求項10に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【請求項12】前記離散系2次の伝達関数が  

$$\text{Geng}(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0)$$
 (無駄時間の項を除く)

ただし、 $\text{Geng}(q)$ ：プラントの伝達関数、

$q$ ：離散系シフトオペレータ、

$a_1$ 、 $a_0$ ：微分係数、

$b_1$ 、 $b_0$ ：微分係数、

である場合に、前記システム行列 $\text{mat } A$ 、入力行列 $\text{mat } B$ 、出力行列 $\text{mat } C$ は次式により定義される値であることを特徴とする請求項10に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【数1】

$$\text{mat } A = \begin{bmatrix} -a_1 & 1 \\ -a_0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{mat } B = \begin{bmatrix} b_1 \\ b_0 \end{bmatrix}$$

$$\text{mat } C = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix}$$

ただし、 $a_1$ 、 $a_0$ 、 $b_1$ 、 $b_0$ ：伝達関数に出てくる値

【請求項13】前記離散系2次の伝達関数が  

$$\text{Geng}(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0)$$
 (無駄時間の項を除く)

ただし、 $\text{Geng}(q)$ ：プラントの伝達関数、

$q$ ：離散系シフトオペレータ、

$a_1$ 、 $a_0$ ：微分係数、

$b_1$ 、 $b_0$ ：微分係数、

である場合に、前記システム行列 $\text{mat } A$ 、入力行列 $\text{mat } B$ 、出力行列 $\text{mat } C$ は次式により定義される値であることを特徴とする請求項10に記載のエンジンの空燃比制御装置。



B、出力行列mat Cは次式により定義される値であることを特徴とする請求項10に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【数2】

$$\text{mat A} = \begin{bmatrix} -a_1 & -a_0 \\ 1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{mat B} = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{mat C} = \begin{bmatrix} b_1 & b_0 \end{bmatrix}$$

ただし、 $a_1, a_0, b_1, b_0$  : 伝達関数に出てくる値

【請求項14】前記切換関数ゲインの乗算された状態量  $\sigma(n)$  は、

$$\sigma(n) = S(x_1(n) - \theta_1(n)) + (x_1(n) - x_2(n))$$

ただし、 $x_1(n), x_2(n)$  : 状態変数  $\text{mat } x(n)$  の要素、

$\theta_1(n)$  :  $x_1(n)$  の目標値、

であることを特徴とする請求項13に記載のエンジンの空燃比制御装置。

【発明の詳細な説明】

【0001】

【発明の属する技術分野】本発明はエンジンの空燃比制御装置、特にスライディングモード制御を空燃比のフィードバック制御に応用するものに関する。

【0002】

【従来の技術】エンジンの排気通路に設けた空燃比センサにより検出される検出空燃比が目標空燃比と一致するように空燃比のフィードバック制御を行う場合、古典制御のうち代表的なPID制御が広く用いられている。

【0003】

【発明が解決しようとする課題】ところで、上記の古典制御であるPID制御ではエンジンコントローラの入力に実際に観測される値を用いるため制御応答性及びロバスト性に限界があることから、最近になって現代制御の一手法であるスライディングモード制御をフィードバック制御に用いる方法が脚光を浴びている。

【0004】これを簡単に説明すると、これは図5に示したようにシステム(系)の誤差の状態量を非線形入力を与えてまず切換関数上に落ち着かせ、その後線形入力により切換関数上を滑らせながら(スライディング状態)位相平面の原点へと収束させようとするものである。誤差の状態量が原点に収束したとき状態変数が目標値に収束する。スライディングモード制御の特徴として誤差の状態量が切換関数上にのってしまえばPID制御を用いる場合よりもロバスト性が非常にあることが知られている。

【0005】しかしながら、スライディングモード制御についての公知文献(例えば野波健蔵他著『スライディングモード制御』コロナ社発行参照)をみても理論的な説明が主であり、空燃比のフィードバック制御に適用した具体例を記載してはいない。

【0006】従ってスライディングモード制御を空燃比フィードバック制御に適用できれば、PID制御を用いる場合よりもロバスト性を向上できることになる。

10 【0007】そこで本願の発明者はこの文献を参考にして空燃比フィードバック制御への適用を試みたわけであるが、この場合に本願の発明者は先にエンジンの排気系及び前記空燃比センサの動特性を離散系2次の伝達関数で記述できることを提案している(特開2000-291484号公報参照)。

20 【0008】そこで本発明はこの離散系2次の伝達関数に基づいて離散系2次の状態方程式を作成し、この離散系2次の状態方程式に基づいてスライディングモード制御を行い空燃比操作量を演算することにより、スライディングモード制御を空燃比フィードバック制御に適用することを可能としてPID制御を用いる場合よりも応答性とロバスト性をともに向上することを目的とする。

30 【0009】なお、スライディングモード制御を空燃比フィードバック制御に適用した先行技術として特開平8-232713号公報がある。この先行技術では制御対象となるプラント(エンジン)を連続系の物理モデルで表し、その連続系の物理モデルから出発してより離散化した状態方程式を求めている。これはいわば物理モデルに従って最初は連続系の方程式を立て、その連続系の方程式を離散系の方程式へと変更するものであり、最初から離散系で考えている本願発明とは技術的思想が異なっている。このため、この先行技術のように連続系の物理モデルより離散化した状態方程式を用いるのでは、物理モデルの精度によってはプラントを正確にモデル化するのが難しい。特にエンジンのような非線形性の強いものに対しては運転の各領域において正確に物理モデルを記述することは非常に困難である。具体的には先行技術ではプラントの遅れを連続系の二次遅れで近似するものに過ぎない。

40 【0010】また、目標空燃比が一定でなく変化する場合には目標値追従型であるサーボ系となるが、この目標値追従型であるサーボ系においては目標値への収束性をよくするため及び定常偏差を吸収するために入力を積分する機能が必要である。一般的なサーボ系問題では積分器を含んだ状態変数を追加し切換関数を設計する。この場合に切換関数によって算出される非線形入力も積分要素を含んでしまうため、応答性が悪化することが考えられる。しかしながら、目標空燃比が変化する場合を扱っている先行技術にはどの部分にも積分器が設けられていない。

50 【0011】

【課題を解決するための手段】第1の発明は、排気空燃比を検出する空燃比検出手段と、エンジンの排気系及び前記空燃比検出手段の動特性を離散系2次の伝達関数で近似しシリンダ吸入空燃比のステップ応答より同定することによりこの離散系2次の伝達関数を設定する伝達関数設定手段と、この離散系2次の伝達関数を離散系2次の状態方程式に変換する手段と、この離散系2次の状態方程式に基づいて前記空燃比検出手段により検出される排気空燃比が目標空燃比と一致するようにスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を行う空燃比フィードバック制御手段とを備える。

【0012】第2の発明は、第1の発明において前記同定を最小2乗法を用いて行う。

【0013】第3の発明は、第1の発明において前記同定をARXモデルを用いて行う。

【0014】第4の発明は、第1から第3までのいずれか一つの発明において前記空燃比のフィードバック制御が燃料供給量のフィードバック制御である。

【0015】第5の発明は、第4の発明において前記空燃比フィードバック制御手段が、前記離散系2次の状態方程式の状態変数 $\text{mat } x(n)$ と目標値の状態量 $\text{mat } \theta(n)$ の差を誤差の状態量 $\text{mat } e(n)$ として演算する手段と、この誤差の状態量 $\text{mat } e(n)$ に切換関数ゲイン $\text{mat } S$ を乗算して状態量 $\sigma(n)$ を演算する手段と、この切換関数ゲインの乗算された状態量 $\sigma(n)$ に基づいて非線形入力 $u_{nl}(n)$ を演算する手段と、同じくこの切換関数ゲインの乗算された状態量 $\sigma(n)$ に基づいて線形入力 $u_{eq}(n)$ を演算する手段と、これら非線形入力と線形入力の和を総制御入力 $u_{sl}(n)$ として算出する手段と、この総制御入力に基づいて前記燃料供給量のフィードバック制御値 $ALPHA$ を演算する手段とからなる。

【0016】第6の発明では、第5の発明において目標空燃比が変化する場合に前記線形入力 $u_{eq}(n)$ に代えてこれを積分した値を用いる。

【0017】第7の発明では、第6の発明において排気通路に酸素ストレージ機能を有する触媒と、この触媒の前後にあって排気中の酸素濃度を検出する一対のセンサ（例えば触媒上流側が広域空燃比センサ、触媒下流側が $O_2$ センサ）とを備える場合に、この一対のセンサの出力に基づいて前記触媒の酸素ストレージ量を最適化する空燃比を目標空燃比として演算する。

【0018】第8の発明では、第6の発明において前記積分する際の積分ゲイン $\mu$ と前記切換関数ゲイン $\text{mat } S$ との関係を前記線形入力の式から求め、前記目標空燃比への応答の時定数が最適となるように前記積分ゲイン $\mu$ を決定し、この決定した積分ゲイン $\mu$ より前記関係を用いて切換関数ゲイン $\text{mat } S$ を算出する。

【0019】第9の発明では、第8の発明において前記積分ゲイン $\mu$ を回転速度に応じて定める（例えば回転速度が高くなるほど積分ゲインを大きくする）。

【0020】第10の発明では、第5の発明において前記離散系2次の状態方程式が

$$\text{mat } x(n+1) = \text{mat } A \text{mat } x(n) + \text{mat } B u(n)$$

$$\text{mat } y(n) = \text{mat } C \text{mat } x(n)$$

ただし、 $\text{mat } x(n+1)$ ：時刻 $n+1$ の状態変数、

$\text{mat } x(n)$ ：時刻 $n$ の状態変数、

$\text{mat } y(n)$ ：時刻 $n$ の出力、

$u(n)$ ：時刻 $n$ の入力、

$\text{mat } A$ ：システム行列、

$\text{mat } B$ ：入力行列、

$\text{mat } C$ ：出力行列、

である。

【0021】第11の発明では、第10の発明において前記システム行列 $\text{mat } A$ の状態（例えば要素 $a_0$ の符号）により前記切換関数ゲイン $\text{mat } S$ （例えば要素 $S_2$ ）の符号を変化させる。

【0022】第12の発明では、第10の発明において前記離散系2次の伝達関数が

$$\text{Geng}(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0)$$

（無駄時間の項を除く）

ただし、 $\text{Geng}(q)$ ：プラントの伝達関数、

$q$ ：離散系シフトオペレータ、

$a_1$ 、 $a_0$ ：微分係数、

$b_1$ 、 $b_0$ ：微分係数、

である場合に、前記システム行列 $\text{mat } A$ 、入力行列 $\text{mat } B$ 、出力行列 $\text{mat } C$ が前記数1式により定義される値である。

【0023】第13の発明では、第10の発明において前記離散系2次の伝達関数が

$$\text{Geng}(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0)$$

（無駄時間の項を除く）

ただし、 $\text{Geng}(q)$ ：プラントの伝達関数、

$q$ ：離散系シフトオペレータ、

$a_1$ 、 $a_0$ ：微分係数、

$b_1$ 、 $b_0$ ：微分係数、

である場合に、前記システム行列 $\text{mat } A$ 、入力行列 $\text{mat } B$ 、出力行列 $\text{mat } C$ が前記数2式により定義される値である。

【0024】第14の発明では、第13の発明において前記切換関数ゲインの乗算された状態量 $\sigma(n)$ が

$$\sigma(n) = S(x_1(n) - \theta_1(n)) + (x_1(n) - x_2(n))$$

ただし、 $x_1(n)$ 、 $x_2(n)$ ：状態変数 $\text{mat } x(n)$ の要素、

$\theta_1(n)$ ： $x_1(n)$ の目標値、

である。

【0025】

【発明の効果】第1、第2、第3、第4、第5、第10、第12の発明によれば、非線形性の強いエンジンのようなプラントであっても運転領域毎に空燃比ステップ



応答を測定することにより運転領域毎の伝達関数を同定することが可能であり、この離散系2次の伝達関数を離散系2次の状態方程式に変換し、この離散系2次の状態方程式に基づいてスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を行うので、上記の先行技術のように連続系の物理モデルからスライディングモード制御に用いる状態方程式を算出する場合よりも精度良くプラントモデルを構築することができるとともに、PID制御を用いる場合より応答性とロバスト性が共に向上する。かつステップ応答測定より伝達関数が一意的に決まるのでスライディングモード制御の切換関数及び線形入力設計が容易となる。

【0026】変化する目標値への追従性を良くし及び定常偏差を吸収するため目標値追従問題であるサーボ系では状態方程式に積分項を追加した拡大系を用いるのが一般的であるのでスライディングモード制御においても拡大系を用いたサーボ系としたとき、切換関数及び非線形入力に積分項を持つことになり応答性が低下するのであるが、第6、第7の発明によれば応答性を確保しつつ定常偏差の吸収が可能となる。

【0027】目標空燃比への収束を早めようと過大な空燃比操作量を与えたのでは運転性能や排気性能が悪化する可能性があるため各運転領域毎に最適な切換関数ゲイン及び積分ゲインを決定する必要があるこの双方を最適化するのには非常に工数がかかるのであるが、第8の発明によれば積分ゲインを決定しさえすれば、この積分ゲインより一定の関係式を用いて切換関数ゲインを算出することができるので、切換関数の設計が容易となる。

【0028】フィードバック制御を固定時間間隔で演算する場合に回転速度が上昇すると単位時間当たりの燃料噴射イベントが増加し見かけ上フィードバックゲインが落ちてしまい高回転速度域での目標値への追従性が悪化するのであるが、第9の発明によればフィードバック制御を固定周期で行った場合でも見かけ上のゲインの低下を防ぐことが可能となり、全運転領域で最適な積分ゲインを得ることができる。

【0029】第11の発明によればシステム行列の状態によって切換関数ゲインの符号を切換えることでシステム行列の状態が変化しても空燃比操作量を正しい方向に付加することが可能となる。

【0030】第13の発明によれば、状態量  $x_1(n)$ 、 $x_2(n)$  が

$$x_2(n) = x_1(n-1)$$

の関係を満たすことから、状態量  $x_2(n)$  についても物理的な意味が明確となった。すなわち、第13の発明によれば、状態量  $x_2(n)$  は状態量  $x_1(n)$  の前回値を表す。

【0031】第14の発明によれば、状態量  $x_1(n)$  の目標値  $\theta_1(n)$  との差分及び状態量  $x_1(n)$  の変化量がゼロとなるような切換関数を設定できるので、目標値  $\theta$

$x_1(n)$  の変化に対しても応答良く空燃比操作量を変化させることができる。

【0032】

【発明の実施の形態】以下、添付図面に基づき本発明の実施の形態について説明する。

【0033】図1はガソリンエンジンのシステム構成図である。同図において1はエンジン本体、2は吸気通路、3は排気通路、4はスロットル弁、5は燃料噴射弁、6は点火プラグである。

10 【0034】前記燃料噴射弁5からの燃料噴射量、燃料噴射時期、点火プラグ6による火花点火の時期を運転条件に応じて制御するためエンジンコントローラ11を備える。エンジンコントローラ11にはクランク角センサ（ポジションセンサ12と位相センサ13からなる）からの信号、エアフローメータ14からの吸入空気流量の信号が、水温センサ15からの信号などと共に入力し、これら信号に基づいて燃料噴射弁5からの燃料噴射量、噴射時期を制御し、また点火プラグ6による火花点火の時期を制御する。

20 【0035】エンジンの排気通路3には酸素ストレージ機能を有し触媒雰囲気気理論空燃比付近のときにNO<sub>x</sub>、HC、COを同時に浄化する三元触媒7を備える。この三元触媒7の酸素ストレージ量が飽和量に達したり酸素を全く保持しない状態となったりしてしまうとHC、CO、NO<sub>x</sub>を効率よく浄化できなくなるため、エンジンコントローラ11では触媒7の酸素ストレージ量を演算し、触媒7の転換効率を最大に保つべく触媒7の酸素ストレージ量が一定となるように触媒7の上流側に設けた広域空燃比センサ16の出力と触媒7の下流側に設けたO<sub>2</sub>センサ17の出力とに基づいてエンジンの空燃比制御を行う。

30 【0036】この制御は概略次のようなものである（詳細は特願2000-38688号参照）。すなわちエンジンコントローラ11は触媒7に流入する排気空燃比とエンジンの吸入空気量に基づき触媒7の酸素ストレージ量を推定演算するが、このとき酸素ストレージ量の演算を高速成分HO<sub>2</sub>と低速成分LO<sub>2</sub>とで分けて行う。具体的には酸素吸収時は高速成分HO<sub>2</sub>が優先して吸収し、高速成分HO<sub>2</sub>が吸収しきれない状態となったら低速成分LO<sub>2</sub>が吸収し始めるとして演算を行い、また酸素放出時は低速成分LO<sub>2</sub>と高速成分HO<sub>2</sub>の比（LO<sub>2</sub>/HO<sub>2</sub>）が一定割合AR以下の場合は高速成分HO<sub>2</sub>から優先して酸素が放出されるとし、比LO<sub>2</sub>/HO<sub>2</sub>が一定割合になったらその比LO<sub>2</sub>/HO<sub>2</sub>を保つように低速成分LO<sub>2</sub>と高速成分HO<sub>2</sub>の両方から酸素が放出されるとして酸素ストレージ量の演算を行う。

40 【0037】そして、演算された酸素ストレージ量の高速成分HO<sub>2</sub>が目標値よりも多いときは、エンジンの空燃比をリッチ側に制御して高速成分HO<sub>2</sub>を減少させ、

目標値よりも少ないときは空燃比をリーン側に制御して高速成分H<sub>2</sub>Oを増大させる。

【0038】この結果、酸素ストレージ量の高速成分H<sub>2</sub>Oが目標とする値に保たれるので、触媒7に流入する排気空燃比が理論空燃比からずれたとしても、応答性の高い高速成分H<sub>2</sub>Oから直ちに酸素が吸収あるいは放出されて触媒雰囲気は理論空燃比方向に修正され、触媒7の転換効率が最大に保たれる。

【0039】さらに、演算誤差が累積すると演算される酸素ストレージ量が実際の酸素ストレージ量とずれてくるが、触媒7下流がリッチあるいはリーンになったタイミングで酸素ストレージ量（高速成分H<sub>2</sub>O及び低速成分L<sub>2</sub>O）のリセットを行うことで演算値と実際の酸素ストレージ量とのずれを修正している。

【0040】このように酸素ストレージ量に応じて目標空燃比を変化させ、こうして変化する目標空燃比が得られるように空燃比のフィードバック制御を行うのであるが、本発明ではこの空燃比フィードバック制御にスライディングモード制御を適用する。

【0041】これを図2により説明すると、同図はエン

$$CTI = (TP \times TFBYA + KATOHOS) \times (ALPHA + KBLRC - 1) + TS + CHOS \quad \dots (補1)$$

ただし、TFBYA : 目標当量比、  
KATOHOS : 燃料フィードフォワード補正值、  
ALPHA : 空燃比フィードバック補正值、  
KBLRC : 空燃比学習値、  
TS : 無効噴射パルス幅、  
CHOS : 気筒別燃料フィードフォワード補正值、  
スライディングモードコントローラ22は切換関数演算部23、非線形入力演算部24、線形入力演算部25、積分器26、加算器27、換算部28及び補正制限部29からなっている。スライディングモードコントローラ22により実行されるこれらの制御内容は後述するフローチャート（図7参照）によりまとめて説明する。従ってここでは図2に示す個々のブロック23～29の働きの説明は省略する。

$$Geng(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0) \quad \dots (1)$$

（無駄時間の項を除く）

ただし、Geng(q) : プラントの伝達関数、  
q : 離散系シフトオペレータ、  
a<sub>1</sub>、a<sub>0</sub> : 微分係数、  
b<sub>1</sub>、b<sub>0</sub> : 微分係数、

(1) 式の伝達関数Geng(q)は前記プラントの図4のような入出力信号ステップ応答よりARXモデル（或いは最小2乗法）を用いて同定することができる。ARXモデルによる同定手法は一般的に知られており（例えば特開2000-291484号公報参照）、ここでは説

\* ジンコントローラ11の制御ブロック図である。同図において目標空燃比演算部21では広域空燃比センサ16及びO<sub>2</sub>センサ17の出力に基づいて前述のように触媒7の酸素ストレージ量を最適化する空燃比を目標空燃比TGABFとして演算する。

【0042】理論空燃比の運転時にこの目標空燃比が得られるように従来はPID制御により空燃比フィードバック補正值ALPHAを演算していたが、これに代えてスライディングモードコントローラ（スライディングモード制御部）22を設けている。このスライディングモードコントローラ22が後述するようにして空燃比フィードバック補正值ALPHAを演算する。そして燃料噴射量演算部31では基本噴射パルス幅TP0から得られるシリンダ吸気量パルス幅TPに対してこの空燃比フィードバック補正值ALPHAとこれ以外の各種補正を行って次の式により燃料噴射パルス幅CTIを演算する。そしてこの燃料噴射パルス幅CTIを用いて燃料噴射弁5を間欠的に駆動する。

【0043】

※ 【0044】次にスライディングモード制御を用いた空燃比フィードバック制御の考え方を詳述する。これは本願の発明者が新たに創作したものである。

【0045】図3はプラント（エンジン）の物理モデルである。シリンダ内の空燃比は燃料量のフィードフォワード制御により（例えば上記（補1）式のKATOHOS、CHOSによる）目標空燃比となることが補償されているため排気のダイナミクス（ガス混合ダイナミクスを含む）及び空燃比センサ16のダイナミクスを統合し離散系2次で記述する。プラント（エンジン）の入力をシリンダ内空燃比、出力を検出空燃比とすると、エンジンの排気系及びセンサ16の動特性は次のように離散系2次の伝達関数Geng(q)で表すことができる。

【0046】

※

$$Geng(q) = (b_1 q + b_0) / (q^2 + a_1 q + a_0) \quad \dots (1)$$

明を省略する。なお、非線形性の強いエンジンのようなプラントにあっても運転領域毎に空燃比ステップ応答を測定することにより運転領域毎の伝達関数を同定することが可能である。

【0047】離散系2次の伝達関数Geng(q)を次のように離散系2次の状態空間表現（状態方程式）で記述する。

【0048】

【数3】

$$\text{mat } x(n+1) = \text{mat } A \text{ mat } x(n) + \text{mat } B u(n)$$

$$= \begin{bmatrix} -a_1 & 1 \\ -a_0 & 0 \end{bmatrix} \text{mat } x(n) + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \end{bmatrix} u(n) \quad \dots (2a)$$

$$\text{mat } y(n) = \text{mat } C \text{ mat } x(n) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} \text{mat } x(n) \quad \dots (2b)$$

ただし、**mat A** : システム行列  
**mat B** : 入力行列  
**mat C** : 出力行列  
**mat x(n)** : 状態変数  
**mat y(n)** : 出力  
**u(n)** : 入力  
**a<sub>1</sub>, a<sub>0</sub>** : システム行列**mat A**の要素  
**b<sub>1</sub>, b<sub>2</sub>** : 入力行列**mat B**の要素

【0049】ここで、入力u(n)は燃料噴射パルス幅より算出したシリンダ吸入空燃比、出力y(n)は広域空燃比センサ16により検出される空燃比である。

【0050】なお、(2a)、(2b)の状態方程式に使われる状態変数などは行列であるため記号を太字で記載するのが一般的である。このため例えばx(n)が行列(matrix)であるときは「**mat x(n)**」のように「**mat**」を記号の前に付けて行列であることを表現している。またnは現時刻を、n+1は次の制御周期の時刻を表している。

【0051】一般的なシステムの状態方程式は入力数をm、出力数を1 (m、1は任意の正の整数) として\*

$$\begin{aligned} y_1(n) &= x_1(n) = AFSAF \\ y_2(n) &= 0 \end{aligned}$$

また、(2a)式においてシステム行列**mat A**の要素であるa<sub>1</sub>、a<sub>0</sub>、入力行列**mat B**の要素であるb<sub>1</sub>、b<sub>0</sub>は(1)式の伝達関数を決定する際に定まっている。さて、離散系で同定されたシステムに対して、スライディングモード制御を用いて状態変数**mat x(n)**を状態空間内のある軌道に追従させるサーボ系問題を考える。この離散系モデルの誤差の状態量**mat e(n)**を次のように状態変数**mat x(n)**と軌道である目標値の状態量**mat θ(n)**の差で与える。

【0053】

【数4】

$$\text{mat } e(n) = \text{mat } x(n) - \text{mat } \theta(n)$$

$$= \begin{bmatrix} x_1(n) \\ x_2(n) \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} \theta_1(n) \\ \theta_2(n) \end{bmatrix} \quad \dots (3)$$

ただし、**mat e(n)** : 誤差の状態量  
**mat θ(n)** : 目標値の状態量  
**x<sub>1</sub>(n)** : 状態変数**mat x(n)**の要素  
**x<sub>2</sub>(n)** : 状態変数**mat x(n)**の要素  
**θ<sub>1</sub>(n)** : **x<sub>1</sub>(n)**の目標値  
**θ<sub>2</sub>(n)** : **x<sub>2</sub>(n)**の目標値

【0054】ここで(3)式の目標値θ<sub>1</sub>(n)はx<sub>1</sub>(n)

\* 記載されるが、ここでは物理量として把握しやすいよう(2a)、(2b)のように入力を2つ(m=2)、出力を2つ(l=2)として状態方程式を記述している。このとき状態変数**mat x(n)**はx<sub>1</sub>(n)、x<sub>2</sub>(n)を2要素とする列ベクトル、また出力**mat y(n)**はy<sub>1</sub>(n)、y<sub>2</sub>(n)を2要素とする列ベクトルでもある。実質的には1出力となるように出力行列**mat C**を定めている。すなわち(2b)式よりy<sub>1</sub>(n)=x<sub>1</sub>(n)であるのに対してy<sub>2</sub>(n)=0である。ここでy<sub>1</sub>(n)には検出空燃比AFSAFを採用する。従って、まとめると次のようになる。

【0052】

…(補2)

…(補3)

(=AFSAF)に対する目標値であるから、θ<sub>1</sub>(n)は目標空燃比TGABFである。

【0055】また同離散系モデルの切換関数を次式で定義する。

【0056】

【数5】

$$\sigma(n) = \text{mat } S \text{ mat } e(n)$$

$$= \begin{bmatrix} S_1 & S_2 \end{bmatrix} \text{mat } e(n)$$

$$= S_1(x_1(n) - \theta_1(n)) + S_2(x_2(n) - \theta_2(n)) \quad \dots (4)$$

ただし、**σ(n)** : 状態量

**mat S** : 切換関数ゲイン

**S<sub>1</sub>** : 切換関数ゲイン**mat S**の要素

**S<sub>2</sub>** : 切換関数ゲイン**mat S**の要素

【0057】図5はスライディングモード制御における誤差の状態量**mat e(n)**の変化を位相平面上に示したものである。誤差の状態量**mat e(n)**は、図中の切換関数までの距離に応じた非線形入力の分で切換関数上に拘束された後、線形入力である等価制御入力により切換関数上を滑る(スライディング状態)ようにして位相平面の原点へと収束する。これにより状態変数**mat x(n)**を目標値の状態量**mat θ(n)**へと収束させることができる。



なお、 $S_2$ が固定の場合、切換関数ゲイン $\text{mat } S$ の要素である $S_1$ を大きくすれば直線の傾きが急になる（制御ゲインが大きくなる）。

【0058】なお、状態変数 $\text{mat } x(n)$ の要素が2つであるため切換関数が位相平面上で直線として表され物理的に把握しやすいものとなっているが、状態変数 $\text{mat } x(n)$ の要素が3つになると切換関数は位相空間上で平面\*

$$\sigma(n)=0$$

$$\cdots (5a)$$

$$\Delta \sigma(n+1)=\sigma(n+1)-\sigma(n)=0$$

$$\cdots (5b)$$

の条件を満たす。すると(5b)式は次のようになる。※10※ 【0061】

$$\Delta \sigma(n+1)$$

$$=\sigma(n+1)-\sigma(n)$$

$$=\text{mat } S \{ \text{mat } x(n+1) - \text{mat } \theta(n+1) \} - \sigma(n)$$

$$=\text{mat } S \{ \text{mat } A \text{mat } x(n) + \text{mat } B \text{ueq}(n) - \text{mat } \theta(n+1) \} - \sigma(n)$$

$$\cdots (6)$$

従ってこの(6)式において $\det(\text{mat } S \text{mat } B)^{-1} \neq 0$ で

★【0062】

あれば線形入力（等価制御入力）は次の式となる。★

$$\text{mat } \text{ueq}(n) = -(\text{mat } S \text{mat } B)^{-1} \text{mat } S$$

$$\times \{ \text{mat } A \text{mat } x(n) - \text{mat } \theta(n+1) \} - \sigma(n)$$

$$\cdots (7)$$

(2a)式、(4)式よりスカラーで記述すると、このシステムの線形入力は次のようになる。☆

☆【0063】

$$\text{ueq}(n) = (S_1 b_1 + S_2 b_0)^{-1} (a_1 S_1 + a_0 S_2 + S_1^2 / S_2) \times \{ x_1(n) - \theta_1(n) \}$$

$$\cdots (8)$$

次に非線形入力は任意に与えることができるので、ここでは次のように定義する。すなわち外乱に対する分もまとめて1つの関数とすることもできるのであるが、ここ◆

◆では外乱に対する分を $\alpha(n)$ とは別に $\beta(n)$ として導入している。

【0064】

$$\text{unl}(n) = \{ \alpha(n) + \beta(n) \} \text{sgn} [\sigma(n)]$$

$$\cdots (9)$$

ただし、 $\beta(n) \geq H_{\max}$ 、

$\alpha(n)$ 、 $\beta(n)$ ：正のスカラー値関数、

$H_{\max}$ ：外乱の最大推定値、

ここで(9)式の符号関数 $\text{sgn} [\sigma(n)]$ は状態量 $\sigma(n) > 0$ のとき $\text{sgn} [\sigma(n)] = 1$ 、 $\sigma(n) < 0$ のとき $\text{sgn} [\sigma(n)] = -1$ となる関数である。この符号関数は\*

(i)  $\sigma(n) > 0$ のとき：

$$0 \leq \sigma(n+1) \leq \sigma(n)$$

$$\cdots (10a)$$

(ii)  $\sigma(n) < 0$ のとき：

$$\sigma(n) \leq \sigma(n+1) \leq 0$$

$$\cdots (10b)$$

これは(10a)の条件式についていえば現時刻 $n$ のときよりその次の時刻である $n+1$ でのほうが誤差の状態量が収束点である0に近い位置にあることを表したもの※

$$\sigma(n+1) = \text{mat } S \text{mat } e(n+1)$$

$$\cdots (11)$$

とする。(2a)、(2b)の状態方程式で表されたシステムに対して、状態量 $\sigma(n) = \text{mat } S \text{mat } e(n)$ とするとき、 $\sigma(n) = \sigma(n+1) = \sigma(n+2) \cdots$ を満たす★

※である。

【0067】(10a)の条件を満足するスカラー値関数 $\alpha(n)$ を次のようにして算出する。(4)式から、

★入力は(8)式の線形入力であり、このとき(11)式は次のようになる。

【0068】

$$\sigma(n+1)$$

$$=\text{mat } S \{ \text{mat } x(n+1) - \text{mat } \theta(n+1) \}$$

$$=\text{mat } S \{ \text{mat } A \text{mat } x(n) + \text{mat } B \{ \text{unl}(n) + \text{ueq}(n) \} - \text{mat } A \text{mat } \theta(n) \}$$

...

\*となり、さらに要素の数が増すと切換関数は超平面という概念になる。

【0059】次に線形入力及び非線形入力の具体的な操作量の演算方法を説明する。

【0060】システムがスライディングモードにある条件(連続系では $\sigma=0$ 、 $\sigma$ ドット $=0$ 、ただし「 $\sigma$ ドット」は $\sigma$ の微分値である。)は離散系の場合、

$$= \sigma(n) + \text{mat S mat B unl}(n) \quad \cdots (12)$$

(12) 式より (10a) 式を満たす条件は次のようになる。  

$$\| \text{mat S mat B} \| \alpha(n) \leq \| \sigma(n) \| \quad \cdots (13)$$

これより (10a) 式を満たすスカラー値関数  $\alpha(n)$  は、  

$$\alpha(n) = \eta \| \text{mat S mat B} \|^{-1} \| \sigma(n) \| \quad \cdots (14)$$

ただし、 $\eta$  : 非線形ゲイン ( $0 < \eta < 1$ )、  
 $\sigma(n+1)\sigma(n) > 0$ 、  

$$\text{unl}(n) = \{ \eta \| \text{mat S mat B} \|^{-1} \| \sigma(n) \| + \beta(n) \} \text{sgn} [\sigma(n)]$$
  

$$= \{ \eta | S_1 b_1 + S_2 b_0 |^{-1} | \sigma(n) | + \beta(n) \} \text{sgn} [\sigma(n)] \quad \cdots (15)$$

ただし、 $0 < \eta < 1$ 、 $\sigma(n+1)\sigma(n) > 0$ 、  
 となり、この (15) 式によればチャタリングを防止し  
 かつ外乱に対してもロバストとなる。

【0070】このようにして (8) 式により線形入力  $u_{\text{eq}}$

$$u_{\text{sl}}(n) = \kappa \int u_{\text{eq}}(n) dt + \text{unl}(n) \quad \cdots (16)$$

ただし、 $\kappa$  : 積分ゲイン、

(16) 式右辺第1項では線形入力  $u_{\text{eq}}(n)$  を積分して  
 おり、そのための積分器26を備えるが (図2参照)、  
 これは可変値としての目標空燃比への収束性の向上及び  
 定常偏差の吸収のため導入したものである。

【0072】図6のフローチャートはスライディングモ  
 ード制御を設計するためのもので、これは開発段階で行  
 う。

【0073】ステップ1でシリンダ内空燃比のステップ  
 応答を測定し (図4参照)、ステップ2では離散系2次  
 の伝達関数  $G_{\text{eng}}(q)$  を  $A R X$  モデル (あるいは最小2  
 乗法) を用いて同定する。ステップ3ではこの伝達関数  
 $G_{\text{eng}}(q)$  を (2a)、(2b) 式で示した離散系2次  
 の状態方程式に変換する。ステップ4では切換関数  $\sigma$   
 $(n) = 0$  を設計する。ステップ5、6、7では線形入力  
 $u_{\text{eq}}(n)$  の演算式である (8) 式、非線形入力  $\text{unl}(n)$   
 の演算式である (15) 式、空燃比操作量  $u_{\text{sl}}(n)$  の演

☆  $u_{\text{eq}}(n)$  を、また (15) 式により非線形入力  $\text{unl}(n)$   
 が演算したので総制御入力である空燃比操作量  $u_{\text{sl}}(n)$   
 を次式により算出する。

【0071】

◆ 算式である (16) 式をそれぞれ設計する。

【0074】次に一般的なスライディングモード制御の  
 サーボ系問題を記述する。

【0075】仮に

【0076】

【数6】

$$\frac{d}{dt} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{11} & A_{12} \\ A_{21} & A_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ B_2 \end{bmatrix} u \quad \cdots (17)$$

$$x_1 \in \mathbb{R}^n, x_2 \in \mathbb{R}^m$$

【0077】のような正準系のシステムの場合、(1  
 7) 式の状態変数に目標値  $\theta_r$  と出力  $\theta_y$  の差を積分した  
 値である  $z$  を付加した次の拡大系を用いる。

【0078】

【数7】

$$\frac{d}{dt} \begin{bmatrix} z \\ x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & -C & 0 \\ 0 & A_{11} & A_{12} \\ 0 & A_{21} & A_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} z \\ x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ B_2 \end{bmatrix} u + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \theta_r$$

... (18a)

$$A \in \mathbb{R}^{n \times n}, x \in \mathbb{R}^n, B \in \mathbb{R}^{n \times m}$$

$$z = \int_0^t (\theta_r - \theta_y) dt \quad \cdots (18b)$$

【0079】拡大系では切換関数を次式で定義する。  

$$\sigma(n) = \text{mat S mat x} = S_1 z + S_2 x_1 + x_2 = 0 \quad \cdots (19)$$

拡大系を用いた場合、(19) 式中に積分項  $z$  があるた  
 め、状態が変化した場合に本来応答性を確保するための  
 非線形入力 ((15) 式) の操作が遅くなり、外乱ロバ  
 スト性も低下する。しかしながら、(16) 式のように

積分項を線形入力に持たせることで、拡大系を用いた場  
 合であっても応答性を低下させることなく目標空燃比へ  
 と収束させることができる。

【0081】図7のフローチャートは空燃比フィードバ

ック補正值ALPHAを演算するためのもので、理論空燃比での運転中に一定時間毎またはクランク角の基準位置信号(Ref)の入力毎に実行する。これは図2のスライディングモードコントローラ22の各ブロック23～29をフローチャートで再構成したものである。

【0082】ステップ11、12では目標空燃比TGABF、実空燃比AFSAFを読み込み、ステップ13で状態変数mat xの要素である状態量 $x_1$ 、 $x_2$ を算出する。すなわち(2b)式より $y_1 = x_1$ 、 $y_2 = 0$ である。ここで $y_1$ は検出空燃比AFSAFであるから $x_1 =$  10 AFSAFである。また(17)式は変数が2つ( $x_1$ 、 $x_2$ )の連立2元方程式であるから、これを $x_1$ 、 $x_2$ について解けば $x_2$ が $x_1$ の関数として得られるので、これに $x_1 = \text{AFSAF}$ を代入してやれば $x_2$ が得られる。

【0083】ステップ14では状態変数mat x(n)、目標値の状態量mat  $\theta$ 及び切換関数ゲインmat Sを用いて現時刻nにおける切換関数 $\sigma(n) = 0$ を算出する。ステッ

$$\text{ALPHA} = \text{CYLAF} / (\text{CYLAF} + \text{usl}(n)) \times 100$$

…(補4)

ただし、CYLAF：シリンダ吸入空燃比、の式により空燃比フィードバック補正值ALPHAに換算し(単位が空燃比から%に変換される)、ステップ20でリミッタ処理を実行する。ステップ19、20は図※

$$\text{CYLAF} = 14.7 \times \text{TP} / \{ \text{TP} \times \text{TFBYA} \times (\text{ALPHA} + \text{KBLRC} - 1) \}$$

…(補5)

次にフィードバックを行う場合の最適な切換関数ゲインmat Sの要素 $S_1$ を算出するための積分ゲインの設定方法を説明する。なお、切換関数ゲインのもう一つの要素 $S_2$ については後述する考察により $S_2 = 1$ または $-1$ となるので、一方の要素 $S_1$ についてだけ考えておけばよいことになる。

【0090】空燃比フィードバック制御の場合、シリンダ内の空燃比が急変すると運転性や排気性能に悪い影響を及ぼすので空燃比操作量が大きくなりすぎないように★

$$\mu = \kappa (S_1 b_1 + S_2 b_0)^{-1} (a_1 S_1 + a_0 S_2 + S_1^2 / S_2) \quad \dots (20)$$

ここで、線形入力積分ゲイン $\kappa$ を1とすると図5において切換関数である直線の傾きを表す $S_1$ は次式とな

$$S_1 = \frac{\{-S_2(a_1 - \mu b_1) \pm S_2 \{ (a_1 - \mu b_1)^2 - (a_0 - \mu b_0) \}^{1/2} \}}{2} \quad \dots (21)$$

なお、(21)式の $S_1$ は2値を採りうるので安定性判別を行って安定性のよいほうを選択する。

【0093】図8のフローチャートは最適な切換関数ゲイン( $S_1$ )を設定するためのものである。なおこれは図6のスライディングモード制御設計フローチャートにおけるステップ4の内容の一部をなすものである。

【0094】ステップ21で所望の応答が得られる空燃比操作量となる積分ゲイン $\mu$ を設定し( $\mu$ は経験により 50

\* プ14は図2の切換関数演算部23に相当する。

【0084】ステップ15では状態量 $\sigma(n)$ 、非線形ゲイン $\eta$ 、切換関数ゲインmat S、入力行列mat B、スカラー関数 $\beta(n)$ 、符号関数 $\text{sgn}[\sigma(n)]$ を用いて(15)式により現時刻nにおける非線形入力 $\text{unl}(n)$ を算出する。ステップ5は図2の非線形入力演算部24に相当する。

【0085】ステップ16では状態量 $x_1(n)$ 、その目標値 $\theta_1(n)$ 、切換関数ゲインmat S、入力行列mat B、システム行列mat Aを用いて(8)式により現時刻nにおける線形入力 $\text{ueq}(n)$ を算出する。ステップ6は図2の線形入力演算部25に相当する。

【0086】ステップ17ではこの線形入力 $\text{ueq}(n)$ を積分した後、ステップ18で非線形入力 $\text{unl}(n)$ とこの積分した線形入力とを加算して現時刻nにおける空燃比操作量 $\text{usl}(n)$ を算出する。ステップ17、18は図2の積分器26、加算器27に相当する。

【0087】ステップ19では空燃比操作量 $\text{usl}(n)$ を

※ 2の換算部28、補正制限部29に相当する。

【0088】なお、(補4)式のシリンダ吸入空燃比CYLAFは次の式により演算される値である。

【0089】

★ 限界値で制限する必要がある。その一方で空燃比操作量を小さくすると目標空燃比への収束性が悪くなる。従って目標値への収束性と排気、運転性能とはトレードオフの関係を有する。そこで目標値への応答の時定数が所望の値となるときの積分ゲインを $\mu$ とすると線形入力の(8)式及び空燃比操作量の(16)式右辺の積分項から $\mu$ は次のように置くことができる。

【0091】

☆ り、所望の応答を実現する $S_1$ を演算できる。

【0092】

適当な値がわかっている)、ステップ22ではこの積分ゲイン $\mu$ に基づき上記の(21)式より切換関数ゲインmat Sの要素 $S_1$ を算出する。なお、(21)式により $S_1$ を算出する際に $S_2$ が定まっている必要があるが、これは後述するように $a_0 > 0$ のとき1に、また $a_0 < 0$ のとき $-1$ になる値である。

【0095】次に積分ゲイン $\mu$ を一定として空燃比のフィードバック制御を行った場合のALPHAの変化を図



9、図10に示すと、図9は低回転速度時の、これに対して図10は高回転速度時のものである。ALPHAを固定時間間隔（例えば10ms毎のジョブ）で演算する場合、回転速度の上昇に伴い単位時間当たりの噴射回数が増加するため1噴射当りのALPHAの変化代が例えば5%から2%へと減少する。これにより低回転速度においてマッチングした積分ゲイン $\mu$ を高回転速度域においてもそのまま使用すると、ALPHAの変化代が減少して応答性が悪化する。これを回避するためには積分ゲイン $\mu$ を回転速度に応じて変化させることが必要であり、このとき図11のように高回転速度域でも低回転速度時と同じ応答性を確保することが可能となる（1噴射当りのALPHAの変化代が5%へと回復している）。  
【0096】図12のフローチャートは積分ゲイン $\mu$ を演算するためのものである。

$$\begin{aligned}\sigma(n) &= \text{mat } S \text{ mat } e(n) \\ &= S_1 (x_1(n) - \theta_1) + S_2 (x_2(n) - \theta_2) \\ &= S_1 (x_1(n) - \theta_1) - S_2 a_0 (x_1(n-1) - \theta_1) \\ &\quad \dots (22)\end{aligned}$$

誤差の状態量 $\text{mat } e(n)$ が切換関数をよぎる前に誤差の状態量の符号が変化するためには(22)式右辺の第1項と第2項の符号は逆である必要があるので次の条件を※

- (i)  $a_0 > 0$  のとき :  $S_1 = S > 0$ 、 $S_2 = 1$  … (補6)  
(ii)  $a_0 < 0$  のとき :  $S_1 = S > 0$ 、 $S_2 = -1$  … (補7)

このときの状態量 $\sigma(n)$ を成分で記述すると次のようになる。  
★

(i)  $a_0 > 0$  のとき :

$$\sigma(n) = S \{x_1(n) - \theta_1\} + \{x_2(n) - \theta_2\} \quad \dots (23)$$

(ii)  $a_0 < 0$  のとき :

$$\sigma(n) = S \{x_1(n) - \theta_1\} - \{x_2(n) - \theta_2\} \quad \dots (24)$$

また(補6)、(補7)式を用いると、(8)式の線形入力、(15)式 of 非線形入力及び(16)式の総制御☆  
☆入力(空燃比操作量)は次の(25)式～(30)式のように書き直される。

<1> 線形入力(等価制御入力) :

(i)  $a_0 > 0$  のとき :

$$u_{eq}(n) = (S b_1 + b_0)^{-1} (a_1 S + a_0 + 1) \times \{x_1(n) - \theta_1(n)\} \quad \dots (25)$$

(ii)  $a_0 < 0$  のとき :

$$u_{eq}(n) = (S b_1 - b_0)^{-1} (a_1 S - a_0 - 1) \times \{x_1(n) - \theta_1(n)\} \quad \dots (26)$$

<2> 非線形入力 :

(i)  $a_0 > 0$  のとき :

$$u_{nl}(n) = \{\eta | S b_1 + b_0 |^{-1} | \sigma(n) | + \beta(n)\} \times \text{sgn}[\sigma(n)] \quad \dots (27)$$

(ii)  $a_0 < 0$  のとき :

$$u_{nl}(n) = \{\eta | S b_1 - b_0 |^{-1} | \sigma(n) | + \beta(n)\} \times \text{sgn}[\sigma(n)] \quad \dots (28)$$

ただし、 $0 < \eta < 1$ 、 $\sigma(n+1)\sigma(n) > 0$ 、

<2> 総制御入力(空燃比操作量) :

(i)  $a_0 > 0$  のとき :

$$u_{sl}(n) = \kappa f^{-1} \{ (S b_1 + b_0)^{-1} (a_1 S + a_0 + 1) \}$$

\* 【0097】ステップ31では回転速度を読み込み、ステップ32でこの回転速度に応じて積分ゲインの回転速度補正係数KNEを算出する。ステップ33では積分ゲイン基本値 $\mu_0$ にこの補正係数KNEを乗算した値を積分ゲイン $\mu$ として算出する。ここで積分ゲイン基本値 $\mu_0$ は最低の回転速度時にマッチングした値である。このようにして演算された積分ゲイン $\mu$ を用いて上記の(21)式により $S_1$ が演算され、この $S_1$ が図7の空燃比フィードバック補正值演算フローチャートにおけるステップ15、16で非線形入力、線形入力の算出に用いられる。

【0098】次に(4)式の状態量 $\sigma(n)$ を(3)式によって変形する。

【0099】

20※ 仮定する。

【0100】

★ 【0101】

$$\begin{aligned} & \times (x_1(n) - \theta_1(n)) \} dt \\ & + \{ \eta | S b_1 + b_0 |^{-1} | \sigma(n) | + \beta(n) \} \\ & \times \text{sgn} [\sigma(n)] \\ & \dots (29) \end{aligned}$$

(ii)  $a_0 < 0$  のとき:

$$\begin{aligned} u_{sl}(n) = & \kappa \int \{ (S b_1 - b_0)^{-1} (a_1 S - a_0 - 1) \\ & \times (x_1(n) - \theta_1(n)) \} dt \\ & + \{ \eta | S b_1 - b_0 |^{-1} | \sigma(n) | + \beta(n) \} \\ & \times \text{sgn} [\sigma(n)] \\ & \dots (30) \end{aligned}$$

図13のフローチャートはシステム行列の要素 $a_0$ の値に応じた総制御入力を演算するためのものである。これは図7の空燃比フィードバック補正值演算フローチャートにおけるステップ14からステップ18の具体例をなすものである。

【0102】ステップ41ではシステム行列 $\text{mat A}$ の要素 $a_0$ の符号をみる。 $a_0 > 0$ となったときにはステップ42～45で切換関数、線形入力、非線形入力、総制御入力の各演算を行う。ステップ1で $a_0 < 0$ となったときにはステップ46～49で同様の演算を行う。

【0103】ここで、本実施形態（第1実施形態）の作用を説明する。

【0104】本実施形態によれば非線形性の強いエンジンのようなプラントであっても運転領域毎に空燃比ステップ応答を測定することにより運転領域毎の伝達関数 $G_{eng}(q)$ を同定することが可能である。従ってこの離散系2次の伝達関数 $G_{eng}(q)$ を(2a)、(2b)式に示す離散系2次の状態方程式に変換し、この離散系2次の状態方程式に基づいて空燃比センサ16により検出される排気空燃比 $A F S A F$ が目標空燃比 $T G A B F$ と一致するようにスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を行うことで、連続系の物理モデルからスライディングモード制御に用いる状態方程式を算出する先行技術の場合よりも精度良くプラントモデルを構築することができると共にPID制御のような古典制御を用いる場合より応答性とロバスト性が向上する。かつステップ応答測定より一意的に切換関数が決まるのでスライディングモード制御の切換関数及び線形入力の設計が容易となる。

【0105】また、変化する目標値（目標空燃比）への追従性を良くし及び定常偏差を吸収するため目標値追従問題であるサーボ系では状態方程式に積分項を追加した拡大系を用いるのが一般的であるのでスライディングモード制御においても拡大系を用いたサーボ系としたとき、切換関数及び非線形入力に積分項を持つことになり応答性が低下するのであるが、本実施形態によれば積分器26を追加して設け線形入力 $u_{eq}(n)$ に代えてこれを積分した値を用いるようにしたので、応答性を確保しつつ定常偏差の吸収が可能となる。

【0106】また、目標空燃比への収束を早めようと過

大な空燃比操作量を与えたのでは運転性能や排気性能が悪化する可能性があるため各領域毎に最適な切換関数ゲイン $\text{mat S}$ 及び積分ゲイン $\mu$ を決定する必要があるこの双方を最適化するのは非常に工数がかかるのであるが、本実施形態によれば積分ゲイン $\mu$ を決定しさえすれば、この積分ゲイン $\mu$ より(21)に示した一定の関係式を用いて切換関数ゲイン $\text{mat S}$ を算出することができるので、切換関数の設計が容易となる。

【0107】また、フィードバック制御を固定時間間隔で演算する場合に回転速度が上昇すると単位時間当たりの燃料噴射イベントが増加し見かけ上フィードバックゲインが落ちてしまい高回転速度域での目標値への追従性が悪化するのであるが、本実施形態によれば積分ゲイン $\mu$ を回転速度に応じて演算するので、フィードバック制御を固定周期で行った場合でも見かけ上のゲインの低下を防ぐことが可能となり、全運転領域で最適な積分ゲインを得ることができる。

【0108】また、本実施形態によればシステム行列 $\text{mat A}$ の要素である $a_0$ の符号（システム行列の状態）によって切換関数ゲイン $\text{mat S}$ の要素である $S_2$ の符号を切換えることでシステム行列の状態が変化しても空燃比操作量を正しい方向に付加することが可能となっている。

【0109】次に本願の第2実施形態を説明する。

【0110】ここで、第2実施形態と第1実施形態とは創作した時期にずれがあり、本願の第2実施形態は、本願の基礎出願（特願2001-211571号）とほぼ同時期に提案したもう一つの先願装置（特願2001-224162号）にもヒントを得てなされているので、次にはそのもう一つの先願装置（このもう一つの先願装置を、以下「先願装置2」という。）の実施形態を説明し、その後に本願の第2実施形態を説明する。

【0111】本願の基礎出願ではプラントに無駄時間がないシンプルなシステムで考えた。しかしながら実際のプラントでは無駄時間を無視できないので、次には無駄時間を有するプラントについて考える。

【0112】図14は無駄時間を有するプラントを対象とするシステムである場合のエンジンコントローラ11の制御ブロック図で、図2に対して状態予測部31を追加している。この状態予測部31はシリンダ吸入空燃比演算部32、モデルスケジュール部33、プラントモデ

20

30

40

50

ル状態変数演算部34、予測状態変数演算部35からなる。状態予測部31により実行される制御内容は後述するフローチャート(図17参照)によりまとめて説明する。従ってここでは図14に示す個々のブロック32~35の働きの説明は省略する。

【0113】次に無駄時間を有するプラントを対象とす\*

$$\text{mat } x(n+1) = \text{mat } A \text{ mat } x(n) + \text{mat } B u(n-d) \quad \dots (31a)$$

$$\text{mat } y(n) = \text{mat } C \text{ mat } x(n) \quad \dots (31b)$$

ただし、 $\text{mat } x(n)$  : 制御対象プラントの状態変数、

$\text{mat } y(n)$  : 制御対象プラントの出力、

$u(n-d)$  : 制御対象プラントの入力、

$\text{mat } A$  : 制御対象プラントのシステム行列、

$\text{mat } B$  : 制御対象プラントの入力行列、

$\text{mat } C$  : 制御対象プラントの出力行列、

$d$  : 制御対象プラントの無駄時間、

これを上記の(2a)、(2b)式と比較すれば(31※

$$\text{mat } x_v(n+1) = \text{mat } A \text{ mat } x_v(n) + \text{mat } B u(n) \quad \dots (32a)$$

$$\text{mat } y_v(n) = \text{mat } C \text{ mat } x_v(n) \quad \dots (32b)$$

ただし、 $\text{mat } x_v(n)$  : プラントモデルの状態変数、

$\text{mat } y_v(n)$  : プラントモデルの出力、

$u(n)$  : プラントモデルの入力、

$\text{mat } A$  : プラントモデルのシステム行列、

$\text{mat } B$  : プラントモデルの入力行列、

$$\text{Geng}(z) = \frac{(b_1 z^{-1} + b_0 z^{-2})}{a_0} \bigg/ \{1 + (z^{-1} - d) a_1 + (z^{-1} - d) \dots (補8)$$

ただし、 $\text{Geng}(q)$  : 制御対象プラントの伝達関数、

$a_1$ 、 $a_0$  : 微分係数、

$b_1$ 、 $b_0$  : 微分係数、

$d$  : 無駄時間、

さて制御対象プラントの有する無駄時間が空燃比に与える影響を排除するために図15に示すようなスミス法を☆

$$\text{mat } \hat{x}(n+d_v) = \text{mat } A^d \text{ mat } x(n)$$

$$+ [\text{mat } B, \text{mat } A \text{ mat } B, \dots, \text{mat } A^{d-1} \text{ mat } B] \begin{bmatrix} u(n-1) \\ \vdots \\ u(n-d_v) \end{bmatrix} \quad \dots (33)$$

【0120】のように表される。ここで(33)式左辺の $\text{mat } x$ に付けた山型(ハット)の印は予測値を表すので、この表示を以下「 $\text{mat } x_{\text{hat}}$ 」とも表記する。◆

$$\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$$

$$= \text{mat } x(n+d_v)$$

$$= \text{mat } A^d \text{ mat } x(n) + \text{mat } x_v(n) - \text{mat } A^d \text{ mat } x_v(n-d_v)$$

$$\dots (34)$$

なお(34)式右辺の $\text{mat } x_v(n-d_v)$ はモデル無駄時間 $d_v$ 経過後のプラントモデルの状態変数である。

【0123】しかしながらスミス法は目標値入力に対してはよい応答を与えることができるが、外乱に対する過渡応答は必ずしも良くないことも知られている。そのため図16に示すような外乱補償器を追加する手法が提案されている。外乱補償器の設計手法には様々なものが

\* るシステムについての考え方を詳述する。

【0114】制御対象である無駄時間を有するプラント(以下「制御対象プラント」という)は次のように記述できる。

【0115】

※ a) の $u(n-d)$ が違うだけである。

10 【0116】また上記の(2a)、(2b)式は無駄時間の無いプラント(以下「プラントモデル」という。)を対象とするシステムの状態方程式であり、これを制御対象プラントの場合と区別して扱うため $x$ の後に「M」の添え字を付け改めて次のように記載する。

【0117】

★  $\text{mat } C$  : プラントモデルの出力行列、

20 ここで、プラントモデルの伝達関数は上記の(1)式であるが、制御対象プラントの伝達関数は次の通りである。

$$\text{★ } \text{【0118】} \quad \text{Geng}(z) = \frac{(b_1 z^{-1} + b_0 z^{-2})}{a_0} \bigg/ \{1 + (z^{-1} - d) a_1 + (z^{-1} - d) \dots (補8)$$

☆用いて補償する手法が知られている。このスミス法によればモデル無駄時間 $d_v$ 経過後の制御対象プラントの状態変数(この状態変数を以下「予測状態変数」という。)は一般に

【0119】

【数8】

◆ 【0121】(33)式を(32a)、(32b)式を用いて変形すると次式が得られる。

【0122】

提案されているが(『むだ時間システムの制御』コロナ社発行参照)、本願発明では図16のブロック図から実際の動特性に基づいた検討を行い、その検討結果に基づいて外乱補償器の伝達関数 $M(z)$ の設計を行った。この検討結果を結論から先に述べると、状態変数 $\text{mat } x(n)$ が可観測であることを考慮して予測状態変数 $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$ を次のように表す。



【0124】

$$\begin{aligned}
 \text{mat } x_{\text{hat}}(n) &= \text{mat } x(n + d_v) \\
 &= \text{mat } M(n) \{ \text{mat } x(n) - \text{mat } x_v(n - d_v) \} + \text{mat } x_v(n) \quad \cdots (35a) \\
 \text{mat } M(n) &= 1 \quad \cdots (35b)
 \end{aligned}$$

または

$$\begin{aligned}
 \text{mat } x_{\text{hat}}(n) &= \text{mat } x(n + d_v) \\
 &= \text{mat } x(n) - \text{mat } x_v(n - d_v) + \text{mat } x_v(n) \quad \cdots (36)
 \end{aligned}$$

ただし、 $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$  : モデル無駄時間  $d_v$  後の  
制御対象プラントの状態変数、  
 $\text{mat } x(n)$  : 制御対象プラントの状態変数、  
 $\text{mat } x_v(n)$  : プラントモデルの状態変数、  
 $\text{mat } x_v(n - d_v)$  : モデル無駄時間  $d_v$  経過後のプラ  
ントモデルの状態変数、

\*  $\text{mat } M(n)$  : 外乱補償器のシステム行列、  
なお、(36) 式をスカラー表示で表すと予測状態変数  
 $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$  の状態量 (この状態量を以下「予測状態  
量」という。)  $x_{1\text{hat}}(n)$ 、 $x_{2\text{hat}}(n)$  は次のようにな  
る。

$$\begin{aligned}
 x_{1\text{hat}}(n) &= x_1(n + d_v) = x_1(n) - x_{1v}(n - d_v) + x_{1v}(n) \quad \cdots (37a) \\
 x_{2\text{hat}}(n) &= x_2(n + d_v) = x_2(n) - x_{2v}(n - d_v) + x_{2v}(n) \quad \cdots (37b)
 \end{aligned}$$

上記 (36) 式の意味するところを外乱がない場合と外  
乱がある場合について分けて述べる。

〈1〉外乱がない場合：(36) 式右辺の第2項以降の  
部分に着目すると、外乱が無くプラントモデルが正確に  
制御対象プラントを記述しているとすればモデル無駄時  
間  $d_v$  経過後のプラントモデルの状態変数  $\text{mat } x_v(n - d_v)$   
は実際に観測される状態変数  $\text{mat } x(n)$  と等しくなる  
ため ( $\text{mat } x_v(n - d_v) = \text{mat } x(n)$ ) (36) 式右辺は  
プラントモデルの状態変数  $\text{mat } x_v(n)$  のみが残る。後に  
残ったこのプラントモデルの状態変数  $\text{mat } x_v(n)$  は実際の  
無駄時間  $d$  経過後の制御対象プラントで検出される状  
態変数  $\text{mat } x(n)$  を予測しており、従ってこれを予測状  
態変数  $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$  とすることができる。この場合には  
フィードバックコントローラは予測状態変数  $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$   
をパラメータにフィードバック制御する形となる。

〈2〉外乱がある場合：一方、外乱  $g$  が付加される場合  
またはプラントモデルが制御対象プラントを正確に記述  
できない場合にはモデル無駄時間  $d_v$  経過後のプラント  
モデルの状態変数  $\text{mat } x_v(n - d_v)$  は実際に観測される  
制御対象プラントの状態変数  $\text{mat } x(n)$  と異なる結果と  
なるため、このままでは (36) 式右辺第2項以降のい  
ずれも消去することができない。

【0126】ここで外乱  $g$  がステップ入力であるかまた  
は制御対象プラントの状態変数  $\text{mat } x(n)$  の変化がステ  
ップ応答であると仮定すると、ステップ変化からモデル  
無駄時間  $d_v$  経過後にプラントモデルの状態変数  $\text{mat } x$  ※

$$\begin{aligned}
 Q_c [kg/cycle] &= TP [ms/cycle] / KCONST \# [ms/kg] \quad \cdots (\text{補9})
 \end{aligned}$$

※  $x_v(n)$  とプラント無駄時間  $d_v$  経過後のプラントモデルの  
状態変数  $\text{mat } x_v(n - d_v)$  とが等しい値となる ( $\text{mat } x_v(n - d_v) = \text{mat } x_v(n)$ )。そこで外乱補償器のシス  
テム行列  $\text{mat } M(n) = 1$  とすると、(35) 式右辺は実  
際に観測される制御対象プラントの状態変数  $\text{mat } x(n)$   
のみとなる。この場合、フィードバックコントローラは  
制御対象プラントの状態変数  $\text{mat } x(n)$  をパラメータに  
フィードバックする形となり、状態予測フィードバック  
ではないものの外乱の影響を受けずにフィードバックす  
ることが可能となる。

【0127】このように図16において外乱補償器の伝  
達関数  $M(z) = 1$  とすることでスミス法に対して外乱補  
償器を用いた無駄時間を補償する式が得られている。

【0128】図17のフローチャートは制御対象プラ  
ントの予測状態変数  $\text{mat } x_{\text{hat}}(n)$  を演算するためのもの  
である。

【0129】ステップ51では制御対象プラントの状態  
量  $x_1(n)$ 、 $x_2(n)$  を算出する。ここで  $x_1(n) = AFS$   
である。 $x_2(n)$  は後述するようにして求める。  
これら2つの状態量  $x_1(n)$  と  $x_2(n)$  から制御対象プラ  
ントの状態変数  $\text{mat } x(n)$  が定まる。

【0130】ステップ52ではシリンダ吸入空気量  $Q_c$   
を算出する。このシリンダ吸入空気量  $Q_c$  は例えば次式  
のようにシリンダ吸気量パルス幅  $TP [ms/cycle]$  より逆算して算出している。

【0131】

ステップ53ではこのシリンダ吸入空気量 $Q_c$ よりプラントモデルのシステム行列 $\text{mat A}$ 、入力行列 $\text{mat B}$ 、モデル無駄時間 $d_d$ を算出する。これらの算出については図18のフローにより説明する。図18のフローチャートは図17のステップ53のサブルーチンである。

【0132】ステップ61ではシリンダ吸入空気量 $Q_c$ を読み込む。ステップ62ではこのシリンダ吸入空気量 $Q_c$ に応じてシステム行列 $\text{mat A}$ の要素 $a_1$ 、 $a_0$ と入力行列 $\text{mat B}$ の要素 $b_1$ 、 $b_0$ を選択する。これは、エンジンの空燃比の動特性が運転領域に対して強い非線形を有し一つだけの動特性モデルで全運転領域を表すことが不可能であることから（運転領域毎にシステム行列 $\text{mat A}$ 、入力行列 $\text{mat B}$ が変化しプラントモデルの離散系2次の状態方程式が違ったものになる）、シリンダ吸入空気量 $Q_c$ により運転領域を例えば8つに分けて各運転領域毎に異なる値の要素 $a_1$ 、 $a_0$ 、 $b_1$ 、 $b_0$ を入れておくことにより運転領域毎にプラントモデルの離散系2次の状態方程式を切替えるようにするためのものである。従ってシリンダ吸入空気量 $Q_c$ が今 $Q_{c1}$ と $Q_{c2}$ の間に\*

$$TIPSCYL = TP \times TFBYA \times (ALPHA + KBLRC - 1) \quad \dots (\text{補}10)$$

の式により算出し、これから上記の（補9）式と同様にしてシリンダ吸入燃料量 $F_c$ を次のように算出する。 ※

$$\begin{aligned} F_c [\text{kg/cycle}] \\ = TIPSCYL [\text{ms/cycle}] / KCONST\# [\text{ms/kg}] \end{aligned} \quad \dots (\text{補}11)$$

ここで（補10）式のようにシリンダ内燃料噴射パルス幅 $TIPSCYL$ を空燃比フィードバック補正值 $ALPHA$ と空燃比学習値 $KBLRC$ により修正した値に基づいて算出するようにしたのは次の理由による。制御対象プラントの空燃比センサ16や燃料噴射弁5には個体差があるので、空燃比フィードバック補正值 $ALPHA$ と空燃比学習値 $KBLRC$ により修正する前の値に基づいてシリンダ内燃料噴射パルス幅を算出したのでは、空燃比センサ16や燃料噴射弁5の個体差によってプラントモデルの状態方程式に誤差が生じてしまう。そこで空燃★

$$CYLAF = \lambda_{cyl} \times 14.7$$

の式により求めることができる。（補9）、（補11）式を（補12）式に代入すると、上記の（補5）式が得られる。

【0137】ステップ55ではこのシリンダ吸入空燃比 $CYLAF$ を入力 $u(n)$ とする。

【0138】ステップ56では入力 $u(n)$ 、システム行列 $\text{mat A}$ 、入力行列 $\text{mat B}$ を用いて上記（32a）式の漸化式を用いてプラントモデルの状態量 $x_{11}(n)$ と $x_{21}(n)$ を算出する。これら2つの状態量 $x_{11}(n)$ と $x_{21}(n)$ からプラントモデルの状態変数 $\text{mat } x(n)$ が定まる。

【0139】ステップ57ではこのようにして求めた制御対象プラントの状態変数 $\text{mat } x(n)$ 、プラントモデル

\* あればモデル#2に格納されている要素 $a_1$ 、 $a_0$ 、 $b_1$ 、 $b_0$ を取り出す。なお、各運転領域毎の要素 $a_1$ 、 $a_0$ 、 $b_1$ 、 $b_0$ は各運転領域毎の伝達関数を求めることにより得られる。

【0133】ステップ63ではシリンダ吸入空気量 $Q_c$ より所定のテーブルを検索することによりモデル無駄時間 $d_d$ を演算する。この値はシリンダ吸入空気量 $Q_c$ が大きくなるほど小さくなる値である。これは燃料噴射から空燃比センサ16が実際の空燃比を検出するまでの無駄時間がシリンダ吸入空気の流速に依存し低流速域で無駄時間が大きくなるため、全運転領域を単一の無駄時間モデルで記述することはできない。そこでモデルシリンダ吸入空気量 $Q_c$ に対応して変化する実際の無駄時間に対応させて無駄時間 $d_d$ を算出するようにしたものである。

【0134】図17に戻りステップ54ではシリンダ吸入空燃比 $CYLAF$ を算出する。すなわちシリンダ内燃料噴射パルス幅（壁流補正なし） $TIPSCYL$ を

※ 【0135】

★ 比センサ16や燃料噴射弁5に個体差にがあってもプラントモデルの状態方程式に誤差が生じないように空燃比フィードバック補正值 $ALPHA$ と空燃比学習値 $KBLRC$ により修正した値に基づいてシリンダ内燃料噴射パルス幅 $TIPSCYL$ を算出するようにしたものである。

【0136】（補9）、（補11）式より空気過剰率 $\lambda_{cyl}$ は $\lambda_{cyl} = Q_c / F_c$ であるから、シリンダ吸入空燃比 $CYLAF$ は

$$\dots (\text{補}12)$$

の状態変数 $\text{mat } x(n)$ 、モデル無駄時間 $d_d$ から予測状態量 $x_{1hat}(n)$ と $x_{2hat}(n)$ を上記の（37a）、（37b）式を用いて算出する。これら2つの予測状態量 $x_{1hat}(n)$ と $x_{2hat}(n)$ から予測状態変数 $\text{mat } x_{hat}(n)$ が定まる。

【0140】図17は図14の状態予測部31をフローチャートで構成したものでもある。両者を対応づけると、図17のステップ53が図14のモデルスケジュール部33に、ステップ54が図14のシリンダ吸入空燃比演算部32に、ステップ56が図14のプラントモデル状態変数演算部34に、ステップ57が図14の予測状態変数演算部35に相当する。

【0141】ここで図14の状態予測部31で行われる

ところを物理的な実体に即した状態量に基づいて再度述べると次のようになる。プラントモデル状態変数演算部34では現時刻 $n$ でのプラント入力 $u(n)$ であるシリンダ吸入空燃比 $CYLAF$ に基づいてそのときの運転領域におけるプラントモデルの現時刻 $n$ での空燃比(モデル空燃比)を演算し、予測状態変数演算部35では図16に示した外乱補償型スミス法を用いて現時刻 $n$ でのモデル空燃比と実際に検出される現時刻 $n$ での空燃比とから\*

$$\sigma(n) = S_1 (x_{1hat}(n) - \theta_1(n)) + S_2 (x_{2hat}(n) - \theta_2(n)) = 0 \quad \dots (38)$$

ただし、 $\sigma(n)$ : 状態量、

また線形入力演算部25では線形入力を上記(7)式に※

$$u_{eq}(n) = -(\text{mat } S \text{ mat } B)^{-1} \text{mat } S \times \{\text{mat } A \text{ mat } x_{hat}(n) - \text{mat } \theta(n+1)\} - \sigma(n) \quad \dots (39)$$

(36)式、(38)式よりスカラーで記述すると、  
(39)式は次のようになる。

$$u_{eq}(n) = (S_1 b_1 + S_2 b_0)^{-1} (a_1 S_1 + a_0 S_2 + S_1^2 / S_2) \times \{x_{1hat}(n) - \theta_1(n)\} \quad \dots (40)$$

ところで、モデル無駄時間 $d_v$ が小の運転領域から大の運転領域へと切換えられる場合に小領域で噴射した燃料による検出空燃比が大領域で過剰に無駄時間分遅らされる(切換時の予測状態量 $x_{2hat}(n)$ の誤差が大きくなる)、これに起因して空燃比が変動することが実験により判明している。これについて図19を用いて具体的に☆

$$\theta_2(n) = -a_0 \times \theta_1(n) + b_0 \times u(n - d_v - 1) \quad \dots (41)$$

$$x_2(n) = -a_0 \times x_1(n-1) + b_0 \times u(n - d_v - 1) \quad \dots (42)$$

$$x_{2u}(n) = -a_0 \times x_{1u}(n-1) + b_0 \times u(n-1) \quad \dots (43)$$

$$x_{2hat}(n) = x_2(n + d_v) = x_2(n) - x_{2u}(n - d_v) + x_{2u}(n) \quad \dots (44)$$

ここで(41)、(42)、(43)式は次のようにして得られるものである。まず(31a)式より $y(n) = x_1(n)$ であるので、出力目標値 $\theta_1$ はそのまま $x_1(n)$ ◆

$$x_1(n+1) = -a_1 x_1(n) + x_2(n) + b_1 u(n-d) \quad \dots (\text{補13})$$

$$x_2(n+1) = -a_0 x_1(n) + b_0 u(n-d) \quad \dots (\text{補14})$$

(補14)式において $n+1$ に代えて $n$ をおくと

$$x_2(n) = -a_0 x_1(n-1) + b_0 u(n-1-d) \quad \dots (\text{補15})$$

となり(42)式が得られる。 $x_2(n)$ と $x_{2u}(n)$ の間には $x_2(n)$ に無駄時間があり $x_{2u}(n)$ に無駄時間がな

$$x_{2u}(n) = -a_0 x_1(n-1) + b_0 u(n-1) \quad \dots (\text{補16})$$

となり(43)式が得られる。

【0148】状態量 $x_2(n)$ の目標値は(補14)式よ

$$\theta_2(n+1) = -a_0 \theta_1(n) + b_0 u(n-d) \quad \dots (\text{補17})$$

である。これより

$$\theta_2(n) = -a_0 \theta_1(n-1) + b_0 u(n-d-1) \quad \dots (\text{補18})$$

となる。 $\theta_1(n) = \theta_1(n-1)$ であるから、

$$\theta_2(n) = -a_0 \theta_1(n) + b_0 u(n-d-1) \quad \dots (\text{補19})$$

となり(41)式が得られる。

【0149】さて図19に示したようにシリンダ吸入空気量 $Q_c$ の減少で(モデル入力 $u(n)$ は変わらないと仮

\* 制御対象プラントの現時刻 $n$ よりモデル無駄時間 $d_v$ のちの触媒7上流の空燃比を予測(推定)する。

【0142】このようにして演算される予測空燃比がスライディングモードコントローラ22に渡されると、切換関数演算部23では予測空燃比及び目標空燃比 $TGA_{BF}$ に基づいて現時刻 $n$ における切換関数を上記(4)式に代え次の式により演算する。

【0143】

※代えて次式により演算する。

【0144】

★【0145】

★

20☆説明すると、制御対象プラントの状態量 $x_2(n)$ に対する目標値 $\theta_2(n)$ 、状態量 $x_2(n)$ 、プラントモデルの状態量 $x_{2u}(n)$ 、予測状態量 $x_{2hat}(n)$ の演算式は次の通りである。

【0146】

◆の目標値となる。(31a)式を展開すると次のようになる。

【0147】

\* いとの違いがあるので、(補15)式の $u(n-1-d)$ より $d$ を除くと $x_{2u}(n)$ の式となる。すなわち

※り

定する)モデル無駄時間 $d_v$ が2から3へと変化しこれに対して目標値 $\theta_2(n)$ が減少すると仮定したとき、この目標値 $\theta_2(n)$ を追っかけるように状態量 $x_2(n)$ 、 $x$



$x_{2u}(n)$ がいずれも減少する。予測状態量  $x_{2hat}(n)$  はモ \* \* デル無駄時間  $d_u$  が3になったとき

$$x_{2hat}(n) = x_2(n) - x_{2u}(n-3) + x_{2u}(n) \quad \dots (補20)$$

となり、この値は時刻  $n$  において  $n+3$  での状態量  $x_2(n)$  を予測するものである。値を簡単にするため状態量  $x_2(n)$ 、 $x_{2u}(n)$  がいずれも3から1へと減少したとすると、時刻  $n$  での状態量  $x_2(n)$ 、 $x_{2u}(n)$  はともに1であり、 $x_{2u}(n-3)$  は  $n-3$  での  $x_{2u}(n)$  の値であるから3である。故に時刻  $n$  での(補20)式は

$$x_{2hat}(n) = 1 - 3 + 1 = -1$$

となりこれは  $x_2(n)$  の値より小さい。そして状態量  $x_{2hat}(n)$  が-1となる状態は  $n+3$  の直前まで(切換タイミングより切換後の領域でのモデル無駄時間が経過する直前まで)続き、 $n+3$  のタイミングで  $x_2(n)$  と同 \* 10

$$x_{2hat}(n) = x_2(n)$$

として外乱補償形スミス法による予測を停止する。

【0151】図20のフローチャートは図17のステップ57の内容をなすものである。

【0152】ステップ71でシリンダ吸入空気量  $Q_c$  を読み込み、ステップ72でその  $Q_c$  に基づいてモデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側に運転領域が切換わったかどうかをみる。モデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側へと切換わったタイミングにあれば図16に示した外乱補償形スミス法による予測を停止するためステップ73に進み予測状態変数  $mat x_{hat}(n) = mat x(n)$  とする。そうでないときにはステップ72よりステップ74に進みモデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側への切換タイミングより切換後の運転領域に対応する無駄時間  $d_u$  が経過したかどうかをみる。モデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側への切換タイミングより切換後の運転領域に対応する無駄時間  $d_u$  が経過していなければステップ73の処理を実行し、モデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側へのモデル切換タイミングより切換後の運転領域に対応する無駄時間  $d_u$  が経過したときステップ75に進み図16に示した外乱補償形スミス法による予測を行う。

【0153】次に、無駄時間を有するプラントを対象とするシステムである場合の先願装置2の実施形態の作用を説明する。

【0154】先願装置2の実施形態では燃料噴射(燃料供給)により定まる空燃比が空燃比センサ16(空燃比検出手段)により検出されるまでの無駄時間を、スミス法に外乱補償器を加えることにより補償する無駄時間補償手段を設け、この無駄時間補償手段により無駄時間の補償された空燃比が目標空燃比と一致するようにスライディングモード制御を用いた空燃比のフィードバック制御を燃料供給量の増減で行う。詳細には状態予測部31が、制御対象プラント(実際のエンジン)の排気系及び空燃比センサ16の動特性を無駄時間を有する離散系2次の伝達関数で近似しシリンダ吸入空燃比のステップ応答よりARXモデルで同定することによりこの無駄時間 40

\* 1になる(図19の実線参照)。しかしながら、予測値としての  $x_{2hat}(n)$  の値は制御上は同図において  $n$  から  $n+3$  の直前までの間も一点鎖線で示したように1であることが望ましい。従って  $n$  から  $n+3$  の直前までの間も上記の(44)式により演算する  $x_{2hat}(n)$  の値に基づくのではモデル誤差が生じる。

【0150】そこでモデル無駄時間  $d_u$  が大きくなる側への切換時には切換直後より切換後の領域に対するモデル無駄時間が経過するまで  $x_{2hat}(n+d_u)$  を上記の(44)式により演算するのではなく  $x_2(n)$  の値を用いる。つまり  $n$  から  $n+3$  の直前までの間は

$$\dots (補21)$$

を有する離散系2次の伝達関数を制御対象プラントについての無駄時間を有する離散系2次の状態方程式に変換し、プラントモデル(無駄時間のない仮想のエンジン)の排気系及び空燃比センサ16の動特性を無駄時間のない離散系2次の伝達関数で近似しシリンダ吸入空燃比のステップ応答よりARXモデルで同定することによりこの無駄時間のない離散系2次の伝達関数を設定し、この無駄時間のない離散系2次の伝達関数をプラントモデルについての無駄時間のない離散系2次の状態方程式に変換し、スミス法に外乱補償器を加えて無駄時間補償を行った状態方程式を制御対象プラントについての無駄時間を有する離散系2次の状態方程式の状態変数  $mat x(n)$  とプラントモデルについての無駄時間のない離散系2次の状態方程式の状態変数  $mat x_u(n)$  とモデル無駄時間  $d_u$  とに基づいて演算する。そしてスライディングコントローラ22が、このスミス法に外乱補償器を加えて無駄時間補償を行った状態方程式の状態変数  $mat x_{hat}(n)$  と目標値の状態量  $mat \theta(n)$  の差を誤差の状態量  $mat e(n)$  として演算し、この誤差の状態量  $mat e(n)$  に切換関数ゲイン  $mat S$  を乗算して状態量  $\sigma(n)$  を演算し、この切換関数ゲインの乗算された状態量  $\sigma(n)$  に基づいて非線形入力  $unl(n)$  を演算し、同じくこの切換関数ゲインの乗算された状態量  $\sigma(n)$  に基づいて線形入力  $ueq(n)$  を演算し、これら非線形入力と線形入力の和を総制御入力  $usl(n)$  として算出し、この総制御入力に基づいて燃料供給量のフィードバック制御を行っている。

【0155】このように構成することで、無駄時間を有するプラントを制御対象としてフィードバックゲインを大きくとっても空燃比が振動的になることがなく、かつ無駄時間の影響が特に大きいアイドル状態付近の低空気流量域においても先行技術と相違してフィードバックゲインを大きくできる。

【0156】また、制御対象プラントには空燃比センサ16や燃料噴射弁5(燃料供給手段)の個体差により誤差が生じるが、こうした個体差による誤差はシリンダ吸入空気量パルス幅  $TP$  (燃料供給量) を空燃比フィードバック

ク補正值ALPHAや空燃比学習値KBLRCで修正する手段により解消される。従って空燃比フィードバック補正值ALPHAまたは空燃比学習値KBLRCで修正された燃料噴射パルス幅であるシリンダ内燃料噴射パルス幅TIPSCYL（燃料供給量）に基づいてシリンダ吸入空燃比CYLAFを演算するようにした先願装置2の実施形態によれば制御対象エンジンの個体差による誤差をなくすることができる。

【0157】また、制御対象プラント（実際のエンジン）の有する空燃比の動特性はエンジン負荷及びエンジン回転速度によって変化するため1つの状態方程式だと全ての運転領域に最適とならないのであるが、プラントモデルについての無駄時間のない離散系2次の状態方程式を負荷と回転速度によって定まるシリンダ吸入空気量 $Q_c$ により多段階に切換えるようにした先願装置2の実施形態によれば、負荷及び回転速度から定まるどのような運転条件でもプラントモデルについての無駄時間のない離散系2次の状態方程式を最適に与えることができる。またこれにより空燃比フィードバック制御を固定時間間隔で実行した場合でも、単位時間当たりの燃焼回数

の影響を排除できる。

【0158】また、先願装置2の実施形態ではモデル無駄時間 $d_\mu$ をシリンダ吸入空気量 $Q_c$ に応じて演算するので制御対象プラントの実際の無駄時間 $d$ に近い値を推定できる。

$$\sigma(n) = S_1 (x_1(n) - \theta_1(n)) - (x_1(n-1) - \theta_1(n-1)) \quad \dots (51)$$

この(51)式は次のようにして導いたものである。すなわち、上記の(補15)式、(補18)式を上記

$$\begin{aligned} \sigma(n) &= S_1 (x_1(n) - \theta_1(n)) + S_2 (x_2(n) - \theta_2(n)) \\ &= S_1 (x_1(n) - \theta_1(n)) \\ &\quad + S_2 (-a_0 x_1(n-1) + b_0 u(n-d-1) + a_0 \theta_1(n-1) - b_0 u(n-d-1)) \\ &= S_1 (x_1(n) - \theta_1(n)) - a_0 S_2 (x_1(n-1) - \theta_1(n-1)) \\ &= (S_1 / a_0 S_2) (x_1(n) - \theta_1(n)) \\ &\quad - (x_1(n-1) - \theta_1(n-1)) \quad \dots (52) \end{aligned}$$

ここで、(52)式の $S_1 / a_0 S_2$ を改めて $S_1$ と定義すれば、(51)式が得られる。

【0166】(51)式により状態量 $\sigma(n)$ を定義した場合、目標値 $\theta_1(n)$ の変化時には(51)式右辺第1項、第2項とも実値と目標値に偏差を生じさせるために $\sigma(n)$ の値が変化するが、目標値 $\theta_1(n)$ への到達以前に状態量 $\sigma(n)$ の符号を変化させるために、(51)式右辺は差分式になっており、結果的に $\sigma(n)$ の値は偏差量に対して小さなものとなる。一方、(51)式の切換関数のゲイン $S_1$ は応答性能によって決定されるため必要以上に大きな値とすることはできない。このため小さな値にしかならない $\sigma(n)$ の値に応じて空燃比操作量 $u_{sl}(n)$ が決定されるとなると、目標値 $\theta_1(n)$ の変化当

\* 【0159】また、モデル無駄時間 $d_\mu$ が大きくなる側へと切換わる場合にもスミス法に外乱補償器を加えての無駄時間補償を継続するとフィードバックの過補正による空燃比変動が生じるのであるが、先願装置2の実施形態によればモデル無駄時間 $d_\mu$ が大きくなる側へと切換わったタイミングより切換後の運転領域に対応する無駄時間 $d_\mu$ が経過する直前まで過補正の原因となるスミス法に外乱補償器を加えての無駄時間補償を行わないことにしたので、モデル無駄時間 $d_\mu$ が大きくなる側へと切換わる場合に発生していたフィードバックの過補正による空燃比変動を抑えることができる。

【0160】これで、先願装置2の実施形態の説明を終える。

【0161】さて、本願の基礎出願後の実験により本願の上記第1実施形態には次の問題があり、なお改良の余地があることがわかった。

【0162】問題点1：上記(補14)式によれば、状態量 $x_1(n)$ と $x_2(n)$ の関係が複雑であり、入力 $u(n)$ が決まらなると、状態量 $x_2(n)$ を計算できない。このため切換関数の構成を上記(4)式のようにせざるを得ず、状態変数 $x_2(n)$ の物理的な意味が不明確になっていた。

【0163】問題点2：上記(4)式の状態量 $\sigma(n)$ は次式のようにも記載できる。

\* 【0164】

※ (4)式に代入する。

※ 【0165】

初の空燃比フィードバック補正值ALPHAの変化が図21のように小さなものとなる場合がある(図21下段の実線参照)。言い換えると、本願の第1実施形態は出力 $mat y(n)$ と状態量 $x_1(n)$ が一致するように構成したため(補2)式、(補3)式参照)、状態量 $x_2(n)$ に対しては物理的な意味を持たすことができず、従って状態量 $x_2(n)$ の動作を物理的に説明するのが難しい構成であった。このため、切換関数の設計が最適な形となっておらず、目標値 $\theta_1(n)$ への追従性が十分でなかったのである(図21上段の実線参照)。

【0167】そこで、第2実施形態では、

$$x_2(n) = x_1(n-1) \quad \dots (53)$$

の式が成立するように無駄時間を有する制御プラント

と、無駄時間のないプラントモデルとについて、システム行列、入力行列、出力行列の要素 ( $a_1$ 、 $a_0$ 、 $b_1$ 、 $b_2$ 、1、0) を組み換えてみたところ、無駄時間を有する制御プラントについての離散系2次の状態空間表現 (状態方程式) を、上記 (31a) 式、(31b) 式に代えて、次の (54a) 式、(54b) 式で、また無駄\*

$$\text{mat } x(n+1) = \text{mat } D \text{mat } x(n) + \text{mat } E u(n-d) \quad \dots (54a)$$

$$\text{mat } y(n) = \text{mat } F \text{mat } x(n) \quad \dots (54b)$$

ただし、 $\text{mat } x(n)$  : 制御対象プラントの状態変数、

$\text{mat } y(n)$  : 制御対象プラントの出力、

$u(n-d)$  : 制御対象プラントの入力、

$\text{mat } D$  : 制御対象プラントのシステム行列、

$$\text{mat } x_{\mu}(n+1) = \text{mat } D \text{mat } x_{\mu}(n) + \text{mat } E u(n) \quad \dots (55a)$$

$$\text{mat } y_{\mu}(n) = \text{mat } F \text{mat } x_{\mu}(n) \quad \dots (55b)$$

ただし、 $\text{mat } x_{\mu}(n)$  : プラントモデルの状態変数、

$\text{mat } y_{\mu}(n)$  : プラントモデルの出力、

$u(n)$  : プラントモデルの入力、

$\text{mat } D$  : プラントモデルのシステム行列、

$\text{mat } E$  : プラントモデルの入力行列、

$\text{mat } F$  : プラントモデルの出力行列、

ここで、(54a)、(54b)、(55a)、(55b) の各式においてシステム行列 $\text{mat } D$ 、入力行列 $\text{mat } E$ 、出力行列 $\text{mat } F$  は、次の式で定義される値である。

【0169】

【数9】

$$\text{mat } D = \begin{bmatrix} -a_1 & -a_0 \\ 1 & 0 \end{bmatrix} \quad \dots (56)$$

$$\text{mat } E = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} \quad \dots (57)$$

$$\text{mat } F = \begin{bmatrix} b_1 & b_0 \end{bmatrix} \quad \dots (58)$$

★

$$\sigma(n) = \text{mat } S \text{mat } e(n)$$

$$= [S \quad 1] \text{mat } e(n)$$

$$= S(x_1(n) - \theta_1(n)) + (x_1(n) - x_2(n)) = 0 \quad \dots (59)$$

ただし、 $\sigma(n)$  : 状態量、

$\text{mat } S$  : 切換関数ゲイン、

$S$ 、1 : 切換関数ゲイン $\text{mat } S$ の要素、

$\theta_1(n)$  :  $x_1(n)$ の目標値、

このときのスライディングモード制御における誤差の状態☆

$$\sigma(n) = S(x_1(n) - \theta_1(n)) + (x_1(n) - x_1(n-1)) \quad \dots (60)$$

ここで、(60) 式右辺の第1項は状態量 $x_1(n)$ とその目標値 $\theta_1(n)$ との差分を、第2項は状態量 $x_1(n)$ の微分値 (制御周期当たりの変化量) を表す。従って、 $\sigma(n) = 0$  とすることは、差分をゼロ、微分値をゼロすることであり、差分をゼロにすることは目標値に到達させることを、しかも微分値をゼロにすることはその目標値の位置に静止させることを意味する。すなわち、(5

\* 時間のないプラントモデルとについての離散系2次の状態空間表現 (状態方程式) を、上記 (32a) 式、(32b) 式に代えて、次の (55a) 式、(55b) の式で記述すれば、(53) 式が成立することを見出した。

【0168】ア) 無駄時間を有する制御プラントについての状態方程式：

※  $\text{mat } E$  : 制御対象プラントの入力行列、

10  $\text{mat } F$  : 制御対象プラントの出力行列、

$d$  : 制御対象プラントの無駄時間、

※ イ) プラントモデルについての状態方程式：

★【0170】また、切換関数を、上記 (4) 式に代えて次式で定義する。

【0171】

20

30

☆ 状態量の変化を、図5に対応させて図22に示す。

【0172】上記の (53) 式をこの (59) 式右辺の

40  $x_2(n)$ に代入してみると、次式が得られる。

【0173】

9) 式によれば、切換関数を、状態量 $x_1(n)$ を目標値 $\theta_1(n)$ へと収束させるという所望の動作特性が得られるために必要な構成とすることができている。言い換えると切換関数は、本来、状態を最適な形に持つていくために設計するのであるが、上記 (53) 式により状態量 $x_2(n)$ についても物理的な意味が明確になったため、状態量 $x_1(n)$ の目標値 $\theta_1(n)$ との差分及び状態量 $x$

50



$i(n)$ の微分値がゼロとなるような切換関数を設定できた。

【0174】また、上記(6)式に代えて本願の第2実施形態では次のようになる。

【0175】

【数10】

$$\Delta \sigma(n+1) = \sigma(n+1) - \sigma(n)$$

$$= \text{mat } S \begin{bmatrix} \text{mat } x(n+1) - \text{mat } \theta(n+1) \\ \text{mat } x(n+1) - \text{mat } x(n) \end{bmatrix} - \sigma(n) \quad 10$$

$$= \text{mat } S \begin{bmatrix} \text{mat } D \text{ mat } x(n) + \text{mat } E \text{ mat } u_{eq}(n) - \text{mat } \theta(n+1) \\ \text{mat } D \text{ mat } x(n) + \text{mat } E \text{ mat } u_{eq}(n) - \text{mat } x(n) \end{bmatrix} - \sigma(n) \quad \dots (61)$$

\*

$$u_{eq}(n) = (b_1 + b_0) \{ a_1 x_1(n) + a_0 x_2(n) - (a_0 + a_1) \theta_1(n) + (S+1)^{-1} (x_1(n) - \theta_1(n)) \} \quad \dots (62)$$

次に、非線形入力  $unl(n)$  は状態量を切換線に向けて移動することを目的としており、チャタリングを最小に抑えることが要求される。切換関数  $\sigma(n) = \text{mat } S \text{ mat } e(n) = 0$  と状態量との距離がチャタリングに密接に関係\*

$$unl(n) = -\eta \cdot \text{sgn}[\sigma(n)] = -\eta \cdot \sigma(n) / |\sigma(n)| \quad \dots (63)$$

の式で定義されることから、チャタリングを除去するため平滑化関数を導入すると、非線形入力は(63)式に★

$$unl(n) = -\eta \cdot \sigma(n) / (|\sigma(n)| + \delta) \quad \dots (64)$$

ただし、 $\eta$ ：非線形ゲイン、

$\delta (> 0)$ ：平滑化定数、

ここで、本願の第1実施形態の上記(15)式の非線形入力  $unl(n)$  は、周知の到達則を用いて与えたものであったが、この(15)式の非線形入力  $unl(n)$  によれば、チャタリングは出ないものの応答性が悪いという特性がある。一方、上記(63)式によれば応答性はよいがチャタリングが出る。これに対して上記(64)式によれば応答性がよい上にチャタリングも出ないのである。

【0179】また、(64)式によれば単純な正負で補正する量を与えるため、本願の第1実施形態の上記(15)式よりも式そのものがシンプルとなった。

【0180】このように、本願の第2実施形態によれば、状態量  $x_1(n)$ 、 $x_2(n)$  が(53)式の関係を満たすように、上記(54a)、(54b)、(55a)、(55b)の各式で示した状態方程式のシステム行列  $\text{mat } D$ 、入力行列  $\text{mat } E$ 、出力行列  $\text{mat } F$  を見直し、それらの行列を上記(56)式、(57)式、(58)式により定義される値としたので、状態量  $x_2(n)$  についても物理的な意味が明確となった。すなわち、本願の第2実施形態によれば、上記(53)式で示したように状態量  $x_2(n)$  は、状態量  $x_1(n)$  の前回値を表すこととなる。

\*【0176】従って、この(61)式において  $\det(\text{mat } S \text{ mat } E)^{-1} \neq 0$  であればこのシステムの線形入力(等価制御入力)はスカラーで記述すると、次のようになる。

【0177】

20※して影響を及ぼすため、図23のような平滑化関数(縦軸の値)を導入する。すなわち、1入力の場合の非線形入力は、

★代えて次のようになる。

【0178】

【0181】また、切換関数についても、上記(59)式に示したように切換関数を、状態量  $x_1(n)$  について所望の動作特性が得られるために必要な構成としたので、目標値  $\theta_1(n)$  の変化に対しても十分な空燃比補正值を得ることができる。

【0182】例えば、目標値  $\theta_1(n)$  が理論空燃比(ほぼ14.7)からリーン空燃比(例えば16)へとステップ変化した場合の空燃比応答を図21に示すと、本願の第2実施形態では状態量  $x_1(n)$  の応答が本願の第1実施形態より良くなるため(図21上段の破線参照)、空燃比フィードバック補正值  $\text{ALPHA}$  の応答も本願の第1実施形態より良くなり(図21下段の破線参照)、空燃比制御性能が向上している。

【0183】実施形態では2入力、2出力の状態方程式の場合で説明したが、これに限られるものでない。

【0184】実施形態では目標空燃比が変化する場合で説明したが、目標空燃比が一定の場合にも適用がある。例えば理論空燃比を目標とする空燃比フィードバック制御にも適用することができる。

【図面の簡単な説明】

【図1】ガソリンエンジンのシステム構成図。

【図2】スライディングモードコントローラの制御ブロック図。

【図3】無駄時間のない離散系2次のプラントモデル。

【図4】プラントモデルを同定するのに用いるシリンダ内空燃比のステップ応答を示す波形図。

【図5】スライディングモード制御における誤差の状態量の変化を位相平面上に示した図。

【図6】スライディングモード制御設計を説明するためのフローチャート。

【図7】空燃比フィードバック補正値の演算を説明するためのフローチャート。

【図8】切換関数ゲインの設定を説明するためのフローチャート。

【図9】固定積分ゲインを用いたときの低回転速度時のALPHAの変化波形図。

【図10】固定積分ゲインを用いたときの高回転速度時のALPHAの変化波形図。

【図11】可変積分ゲインを用いたときの高回転速度時のALPHAの変化波形図。

【図12】積分ゲインの演算を説明するためのフローチャート。

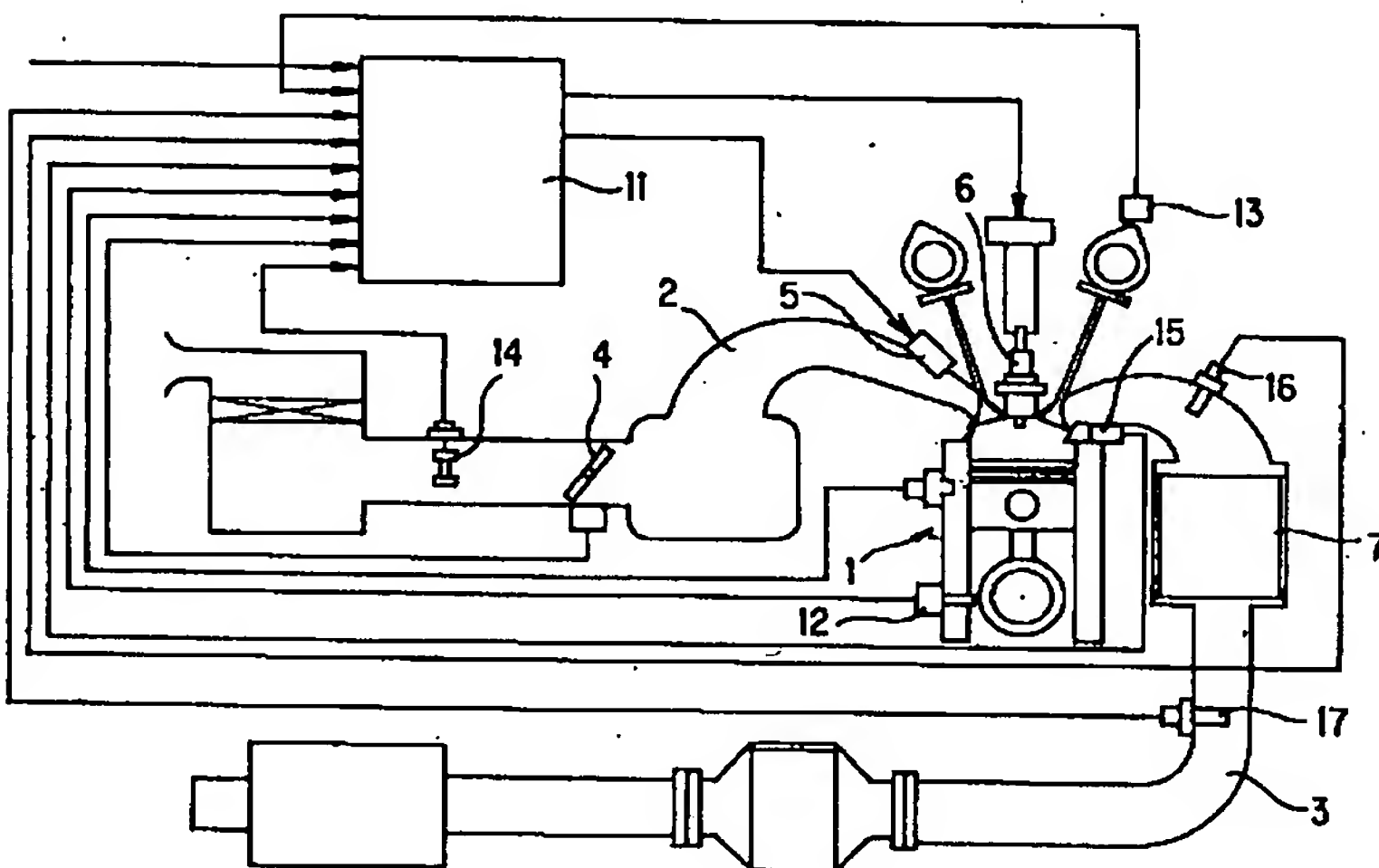
【図13】システム行列の要素 $a_0$ に応じた総制御入力の演算を説明するためのフローチャート。

【図14】先願装置2の実施形態のスライディングモードコントローラの制御ブロック図。

【図15】スミス法を伝達関数で表示したブロック図。

【図16】外乱補償形スミス法を伝達関数で表示したブ\*

【図1】



\* ロック図。

【図17】先願装置2の実施形態の予測状態変数の演算を説明するためのフローチャート。

【図18】先願装置2の実施形態のシステム行列、入力行列、モデル無駄時間の演算を説明するためのフローチャート。

【図19】先願装置2の実施形態のモデル無駄時間の切換時の解析を示すための波形図。

【図20】先願装置2の実施形態のモデル無駄時間切換時の予測状態変数の演算を説明するためのフローチャート。

【図21】本願の第2実施形態の作用を説明するための波形図。

【図22】本願の第2実施形態のスライディングモード制御における誤差の状態量の変化を位相平面上に示した図。

【図23】本願の第2実施形態の平滑化関数の特性図。

【符号の説明】

5 燃料噴射弁

7 三元触媒

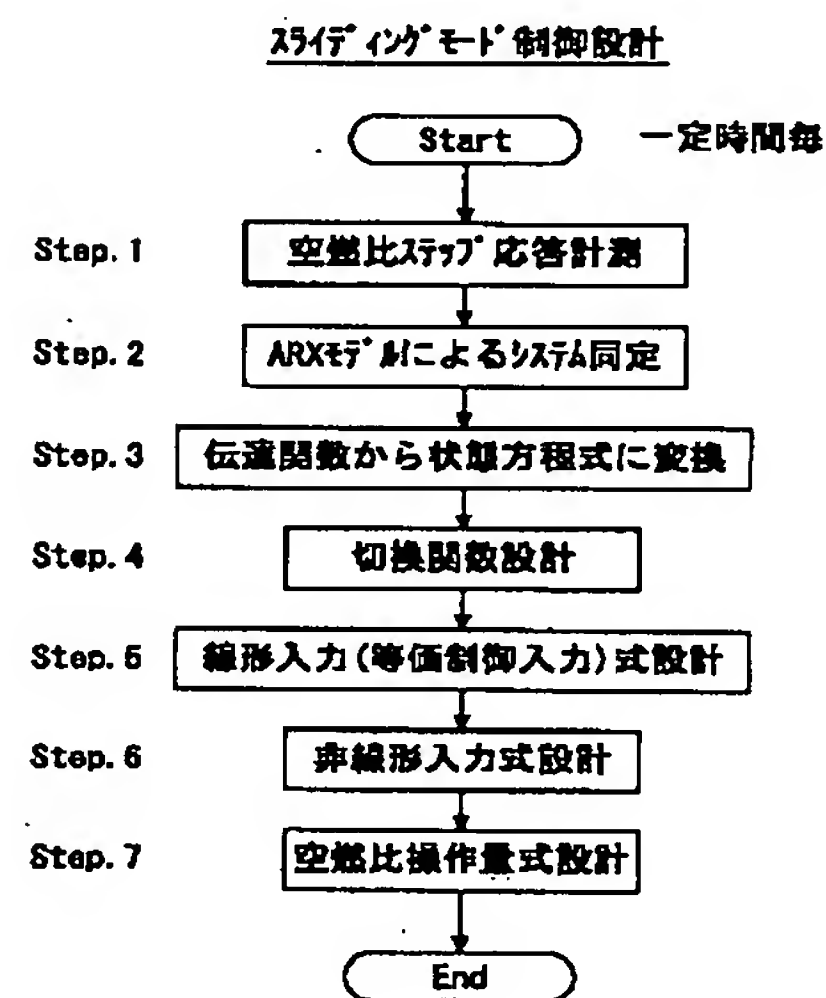
11 エンジンコントローラ

16 上流側広域空燃比センサ (空燃比検出手段)

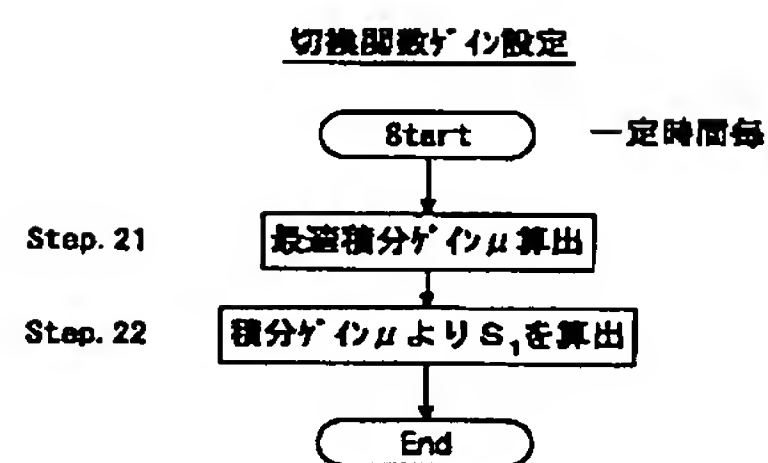
21 目標空燃比演算部

22 スライディングモードコントローラ

【図6】

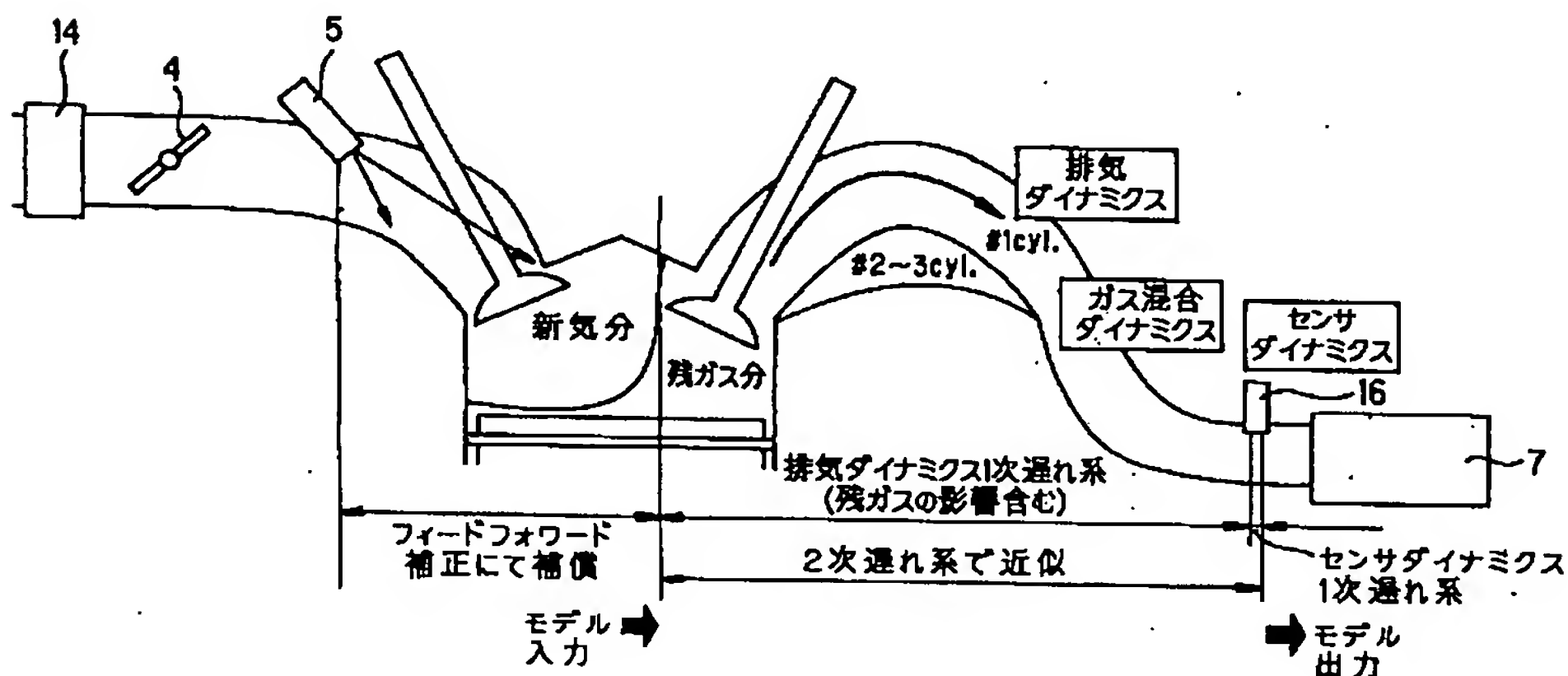


【图 8】



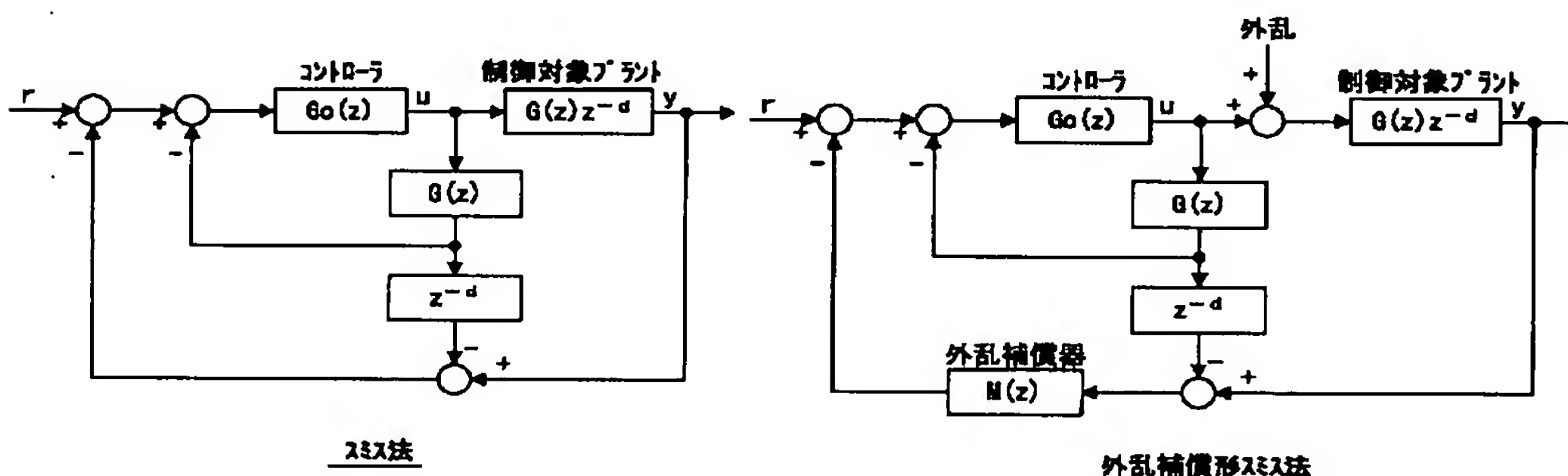
CHOS : 気筒別燃料フィードフォワード補正值  
ALPHA : 空燃比フィードバック補正值  
Us1 : スライディングモード空燃比操作量  
TGABF : 目標空燃比  
AFSAF : 検出空燃比

【図 3】



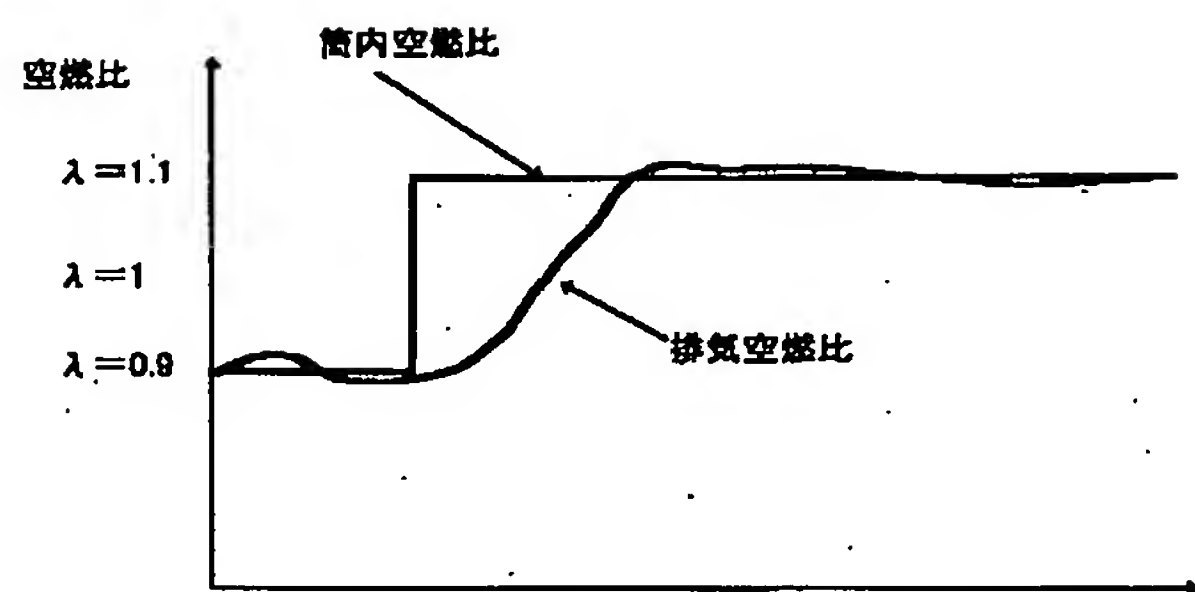
【図 15】

【图 16】

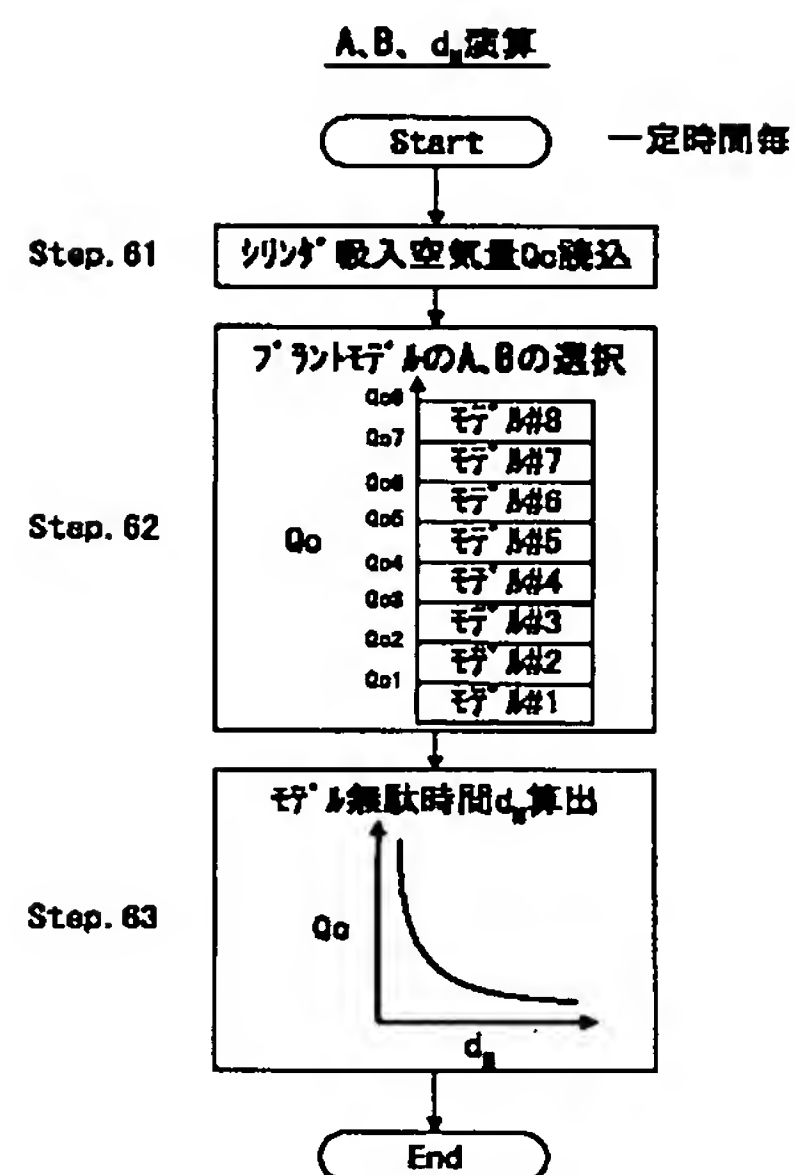




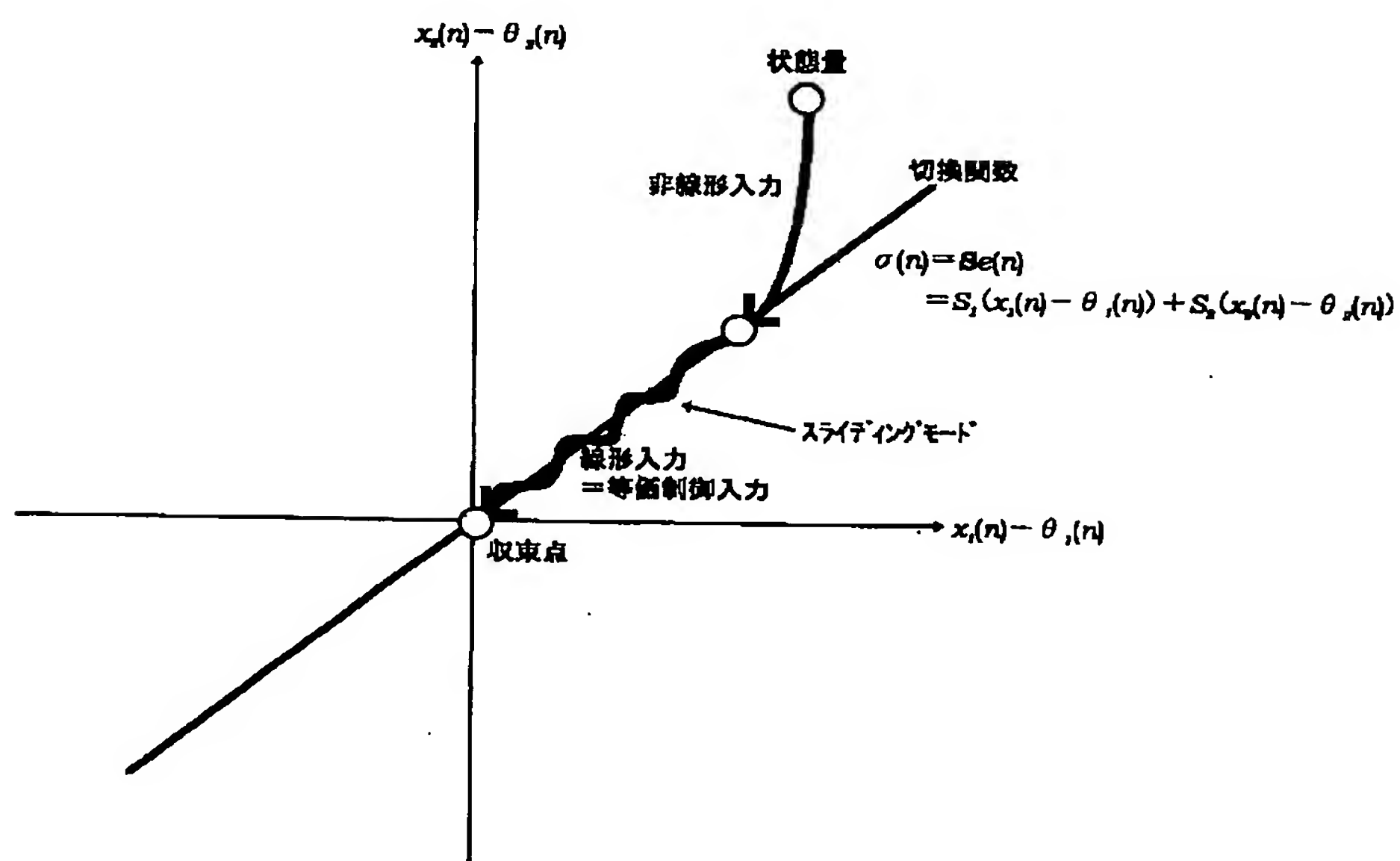
【図4】



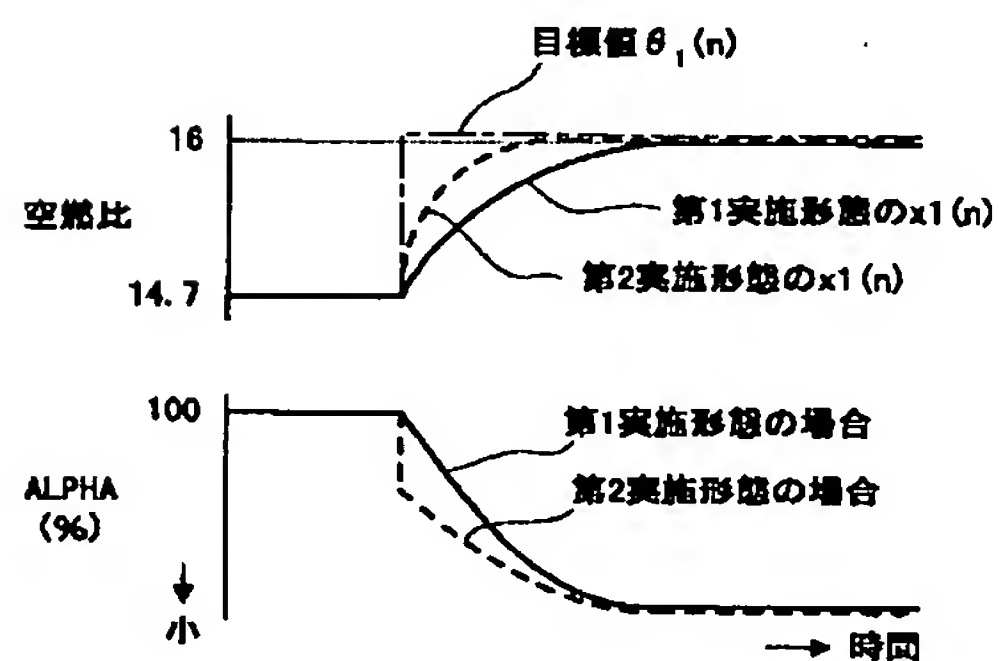
【図18】



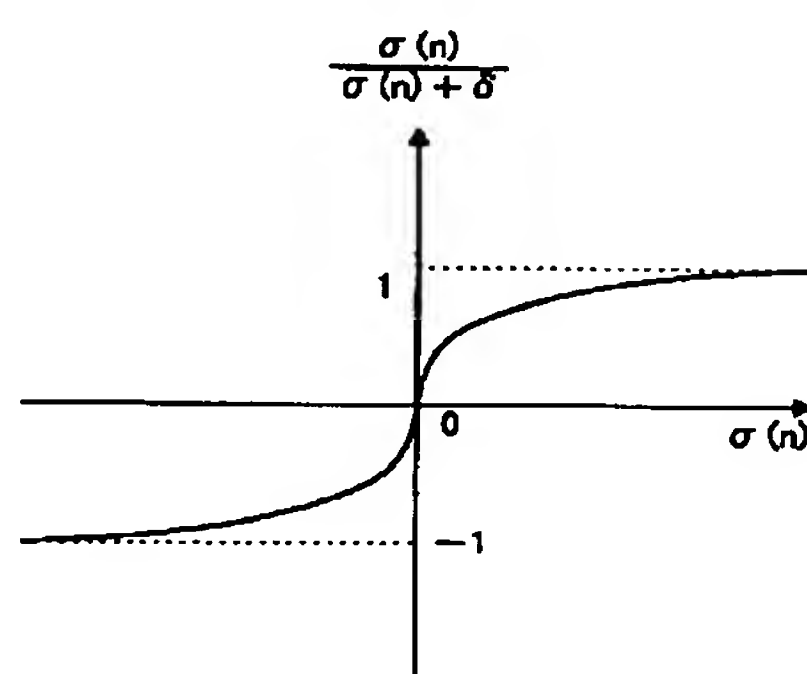
【図5】



【図21】

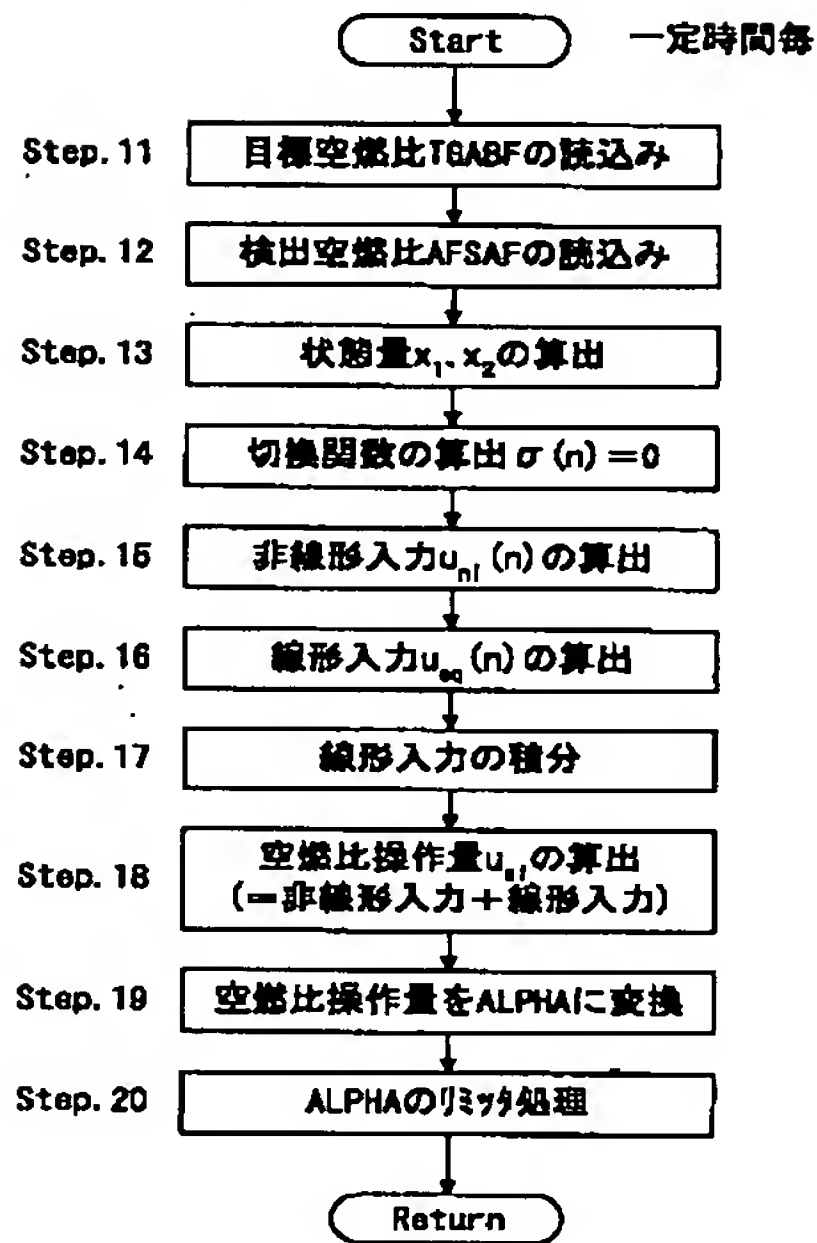


【図23】

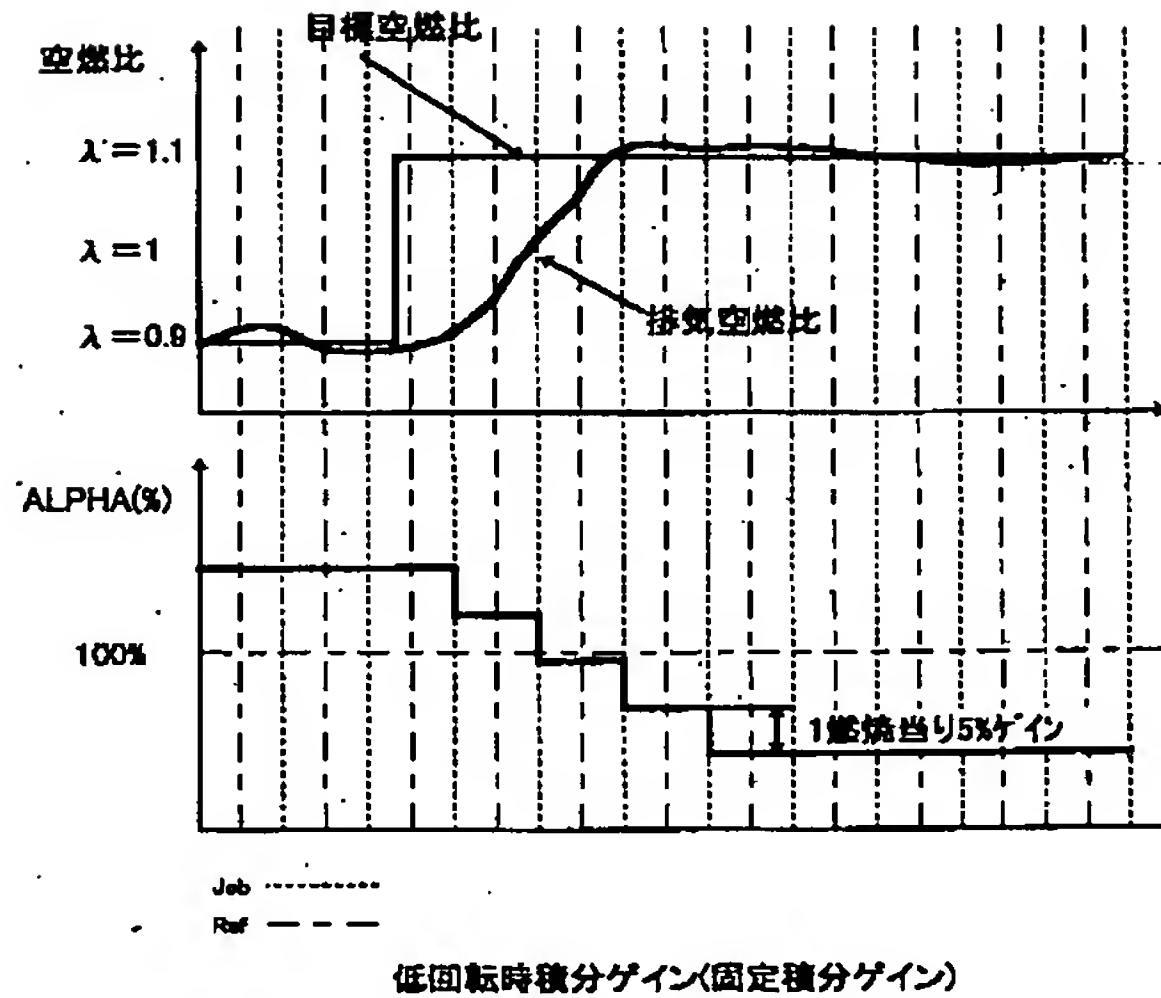


【図7】

## 空燃比フィードバック補正値演算

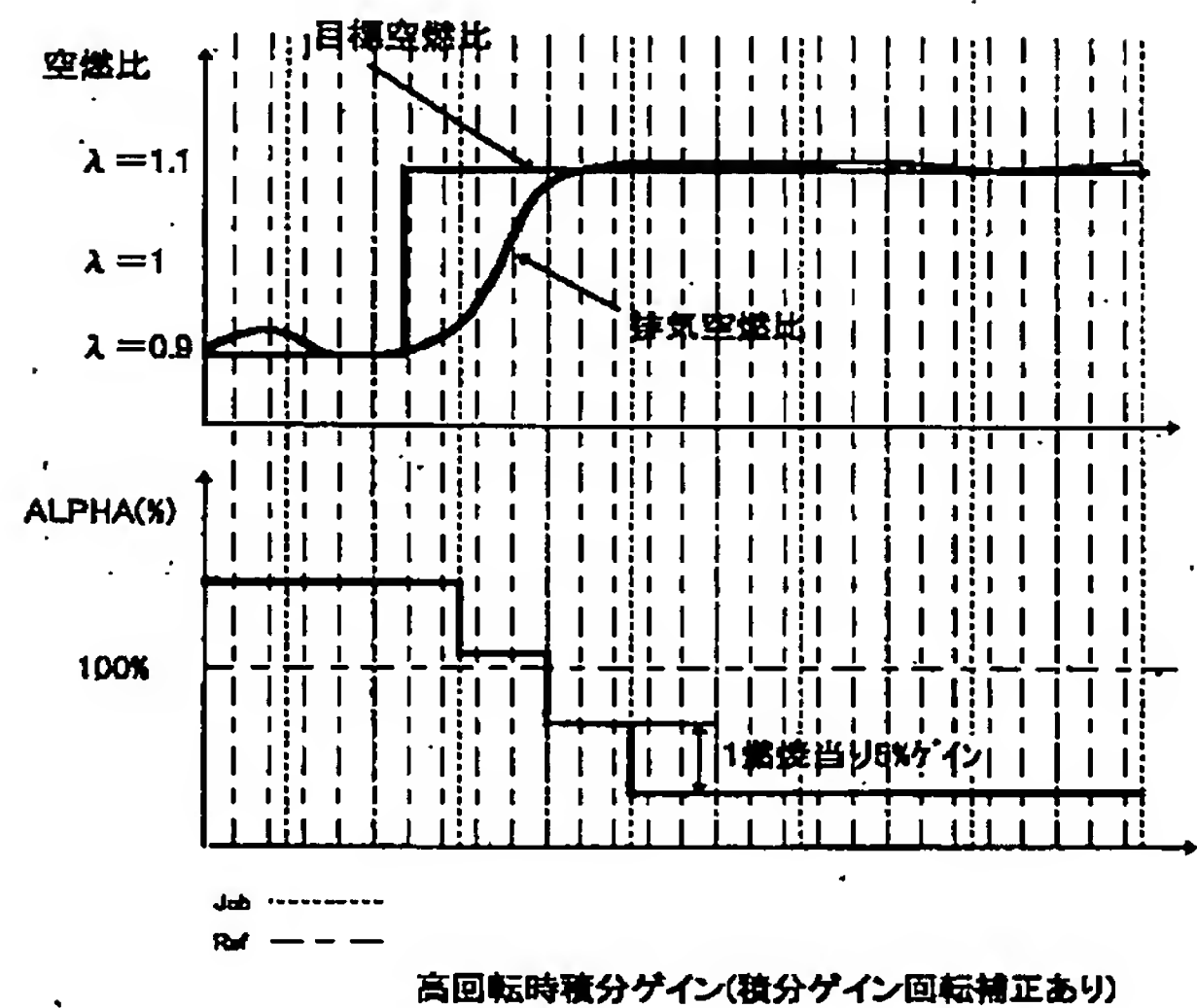
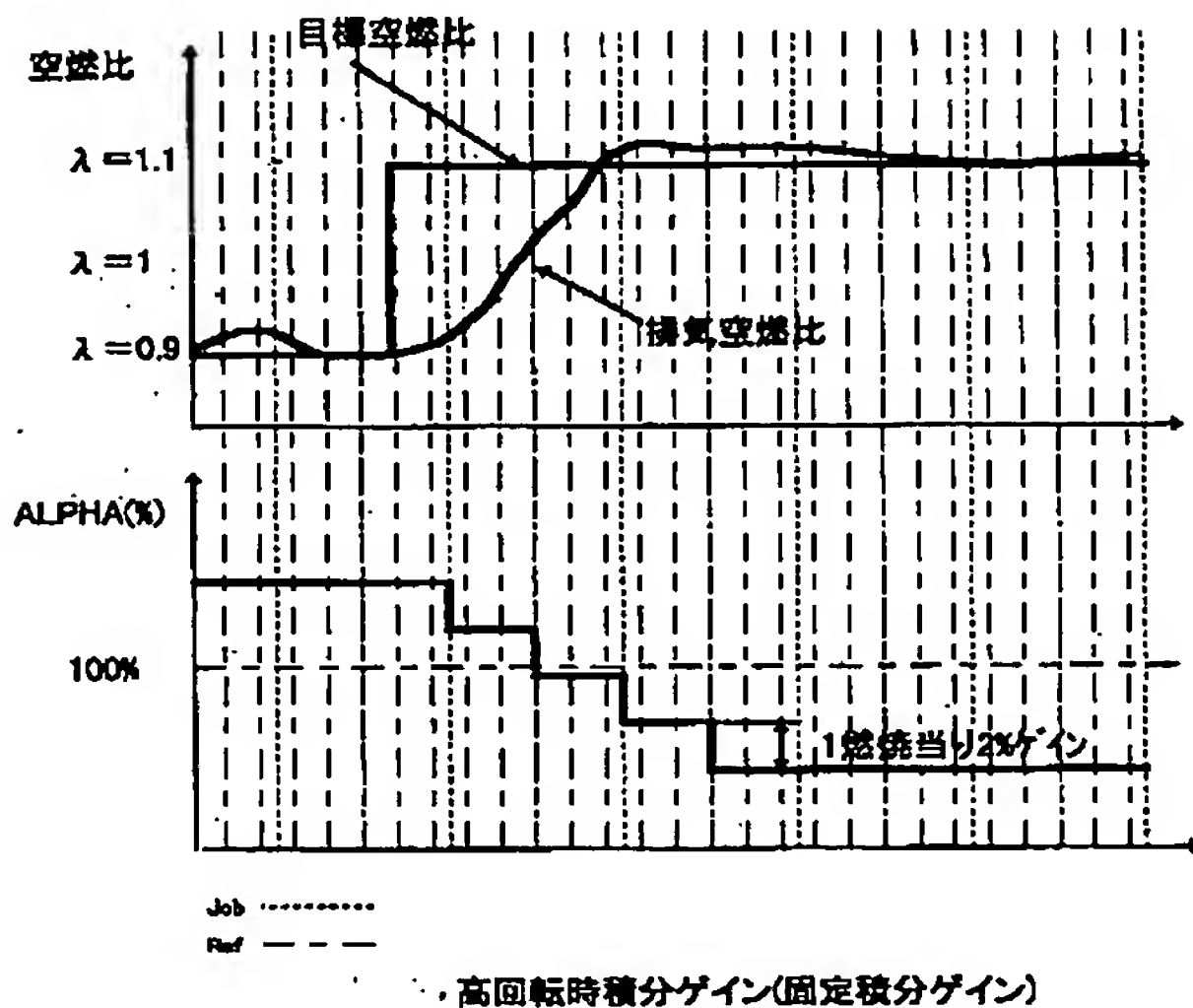


【図9】

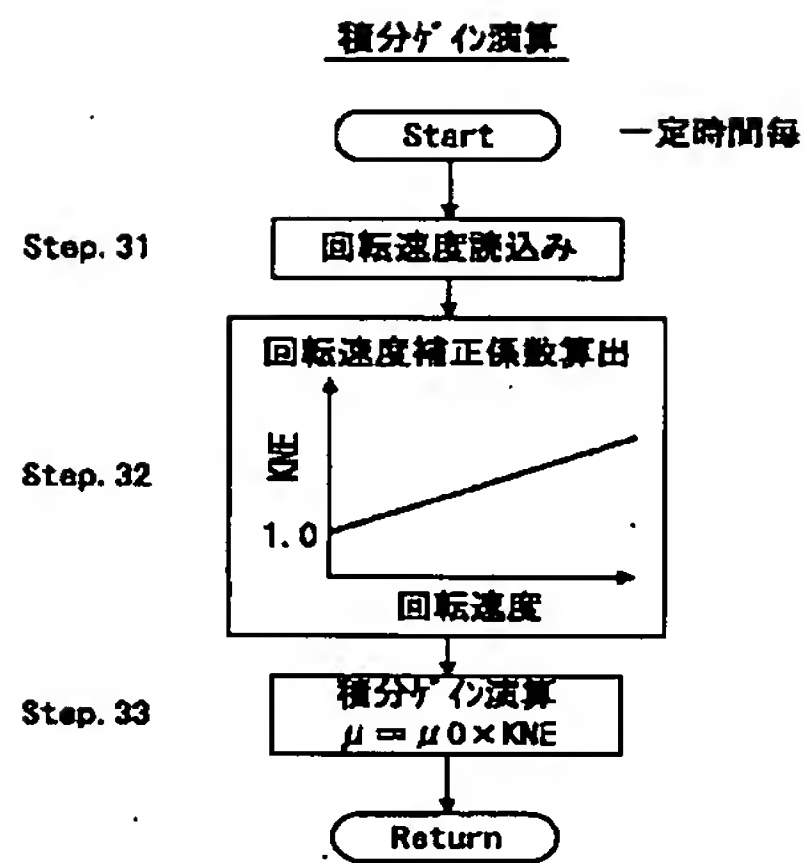


【図11】

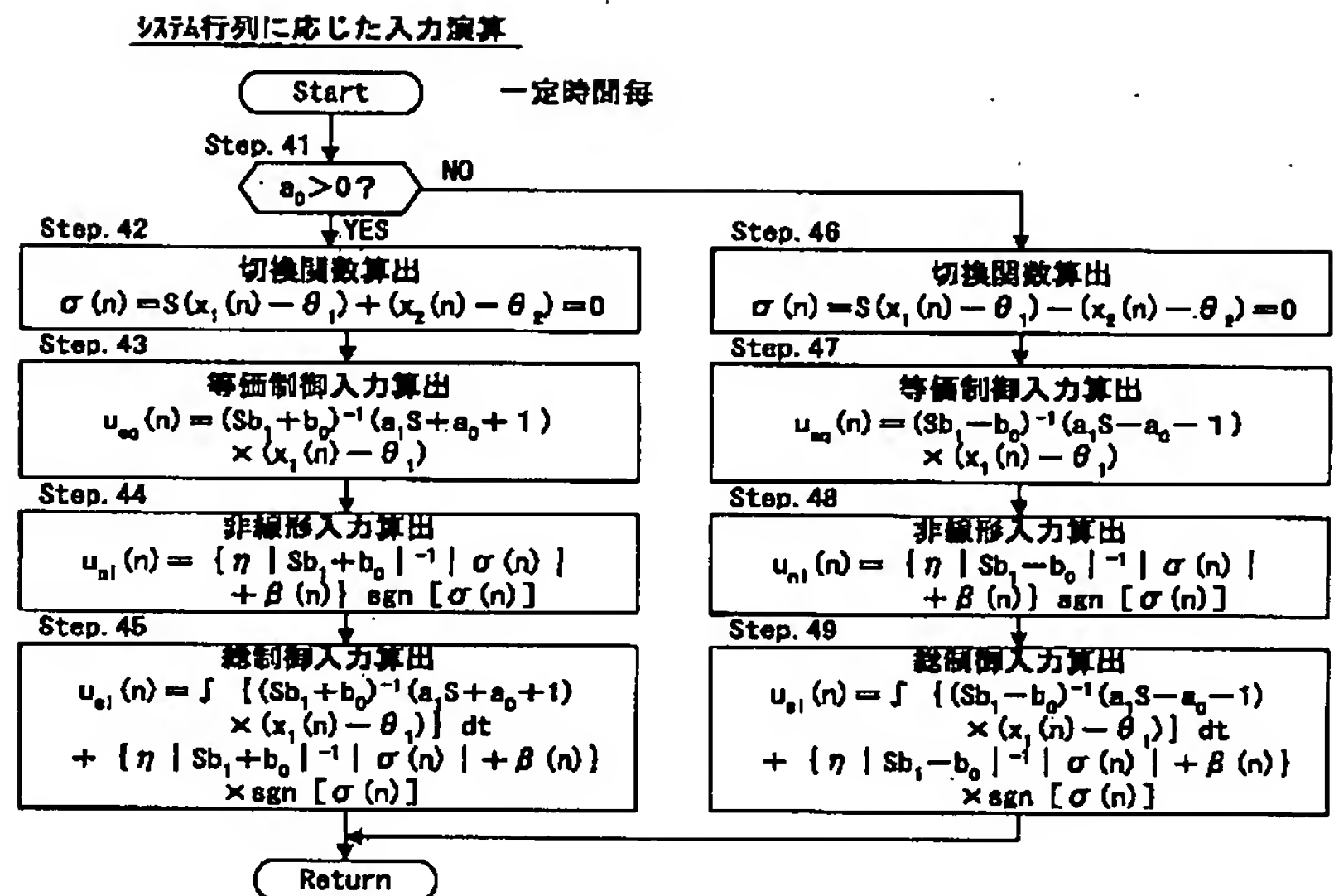
【図10】



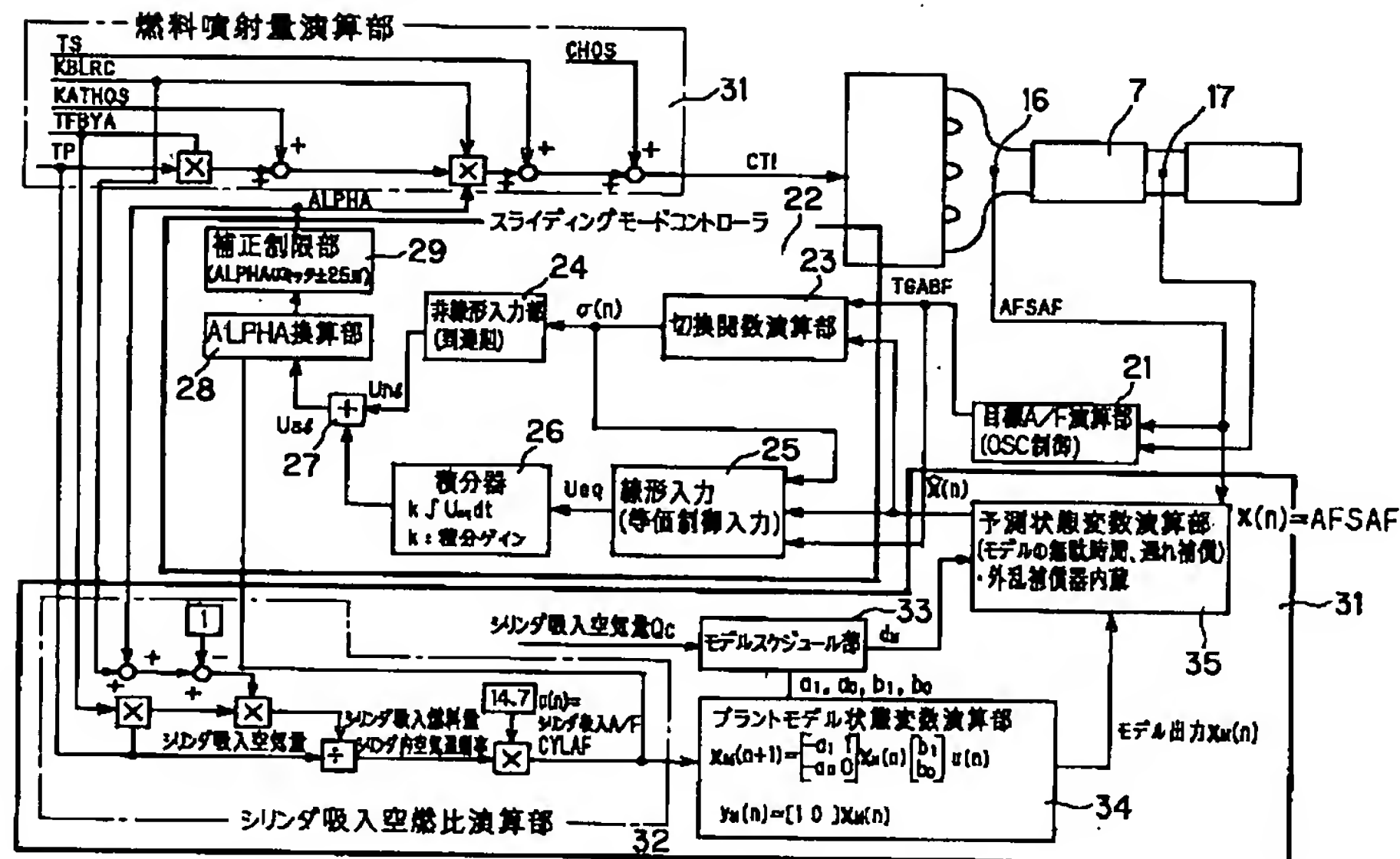
【図12】



【図13】

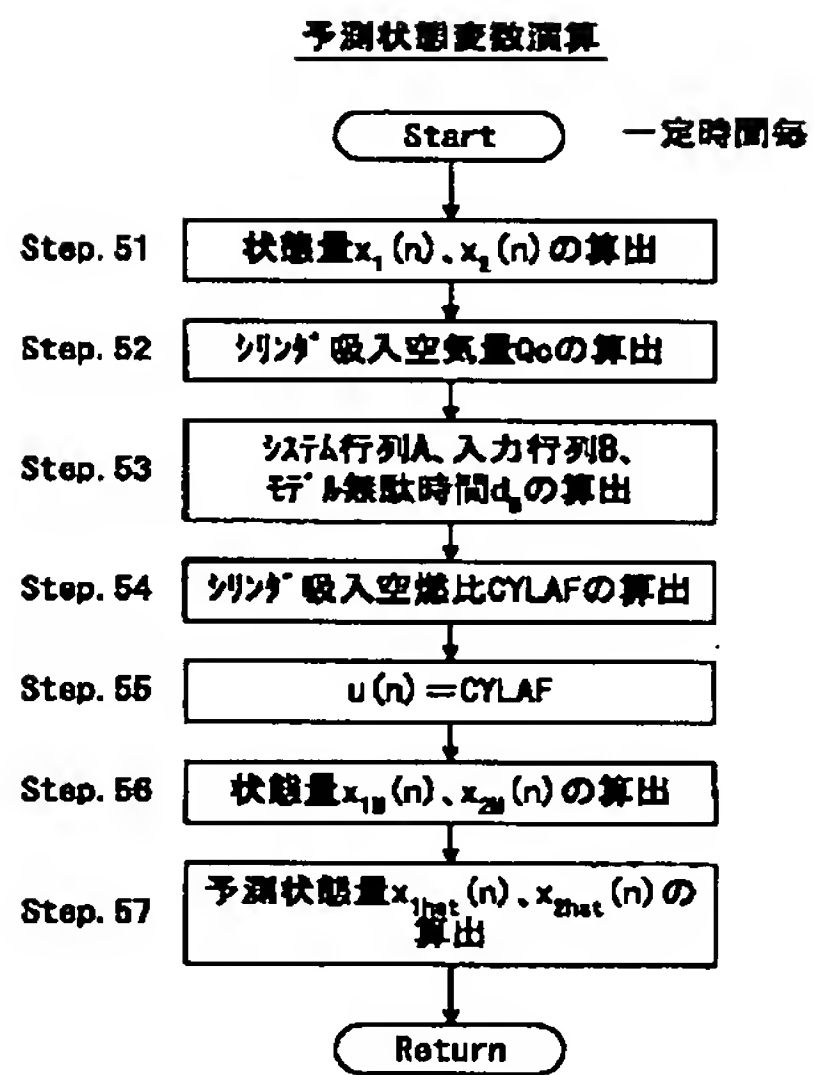


【図14】

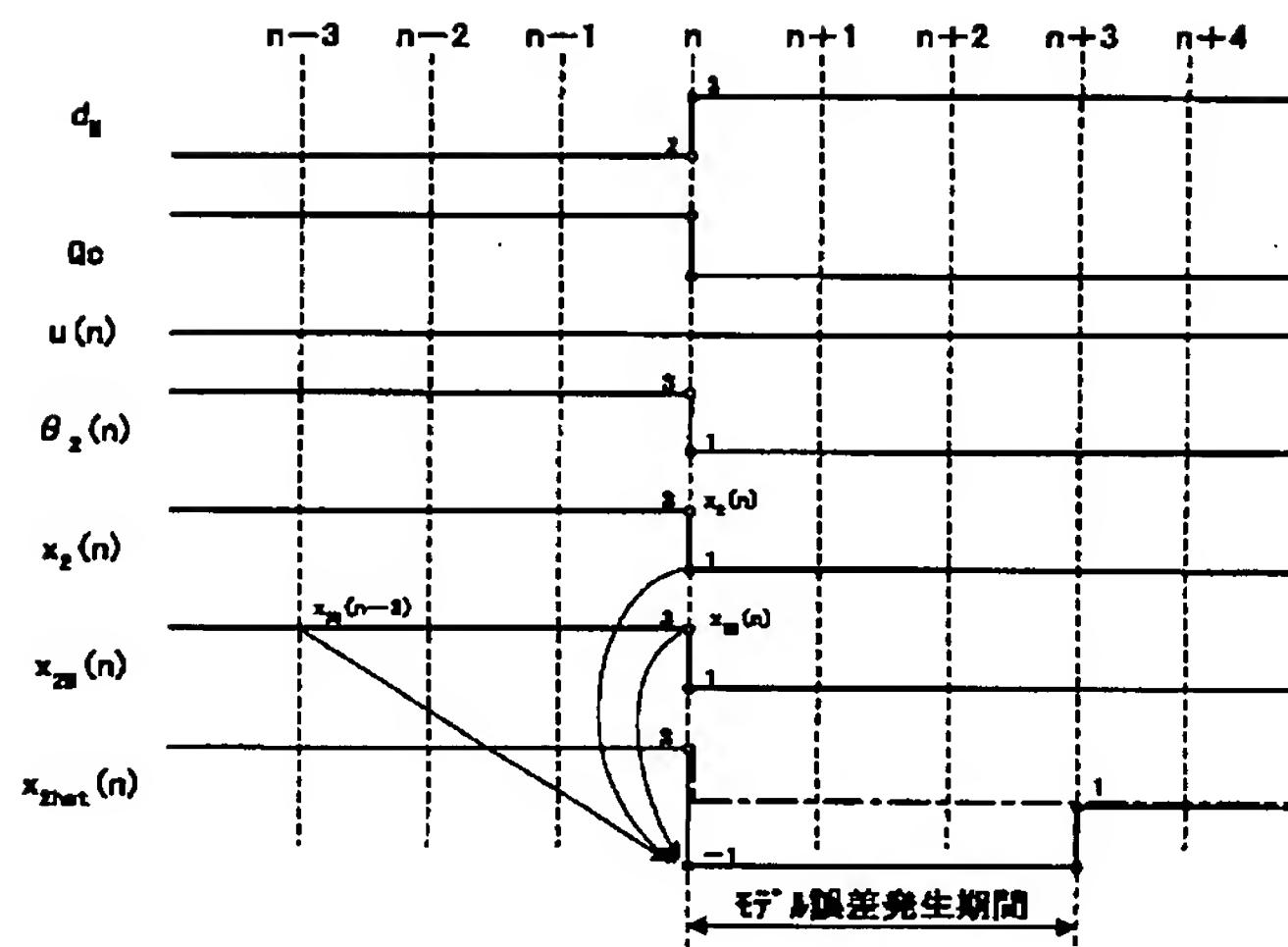




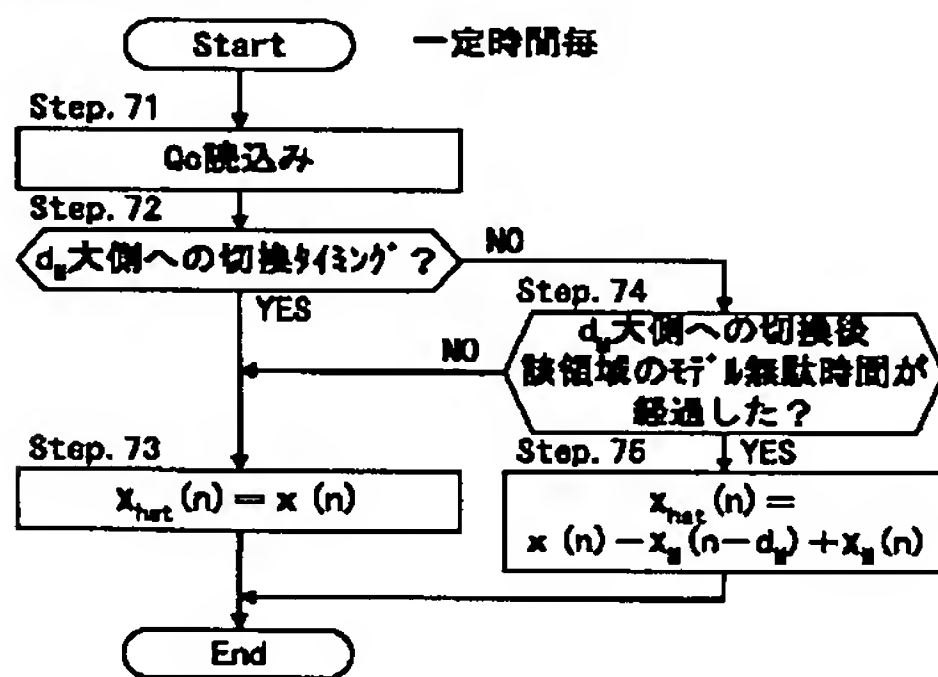
【図17】



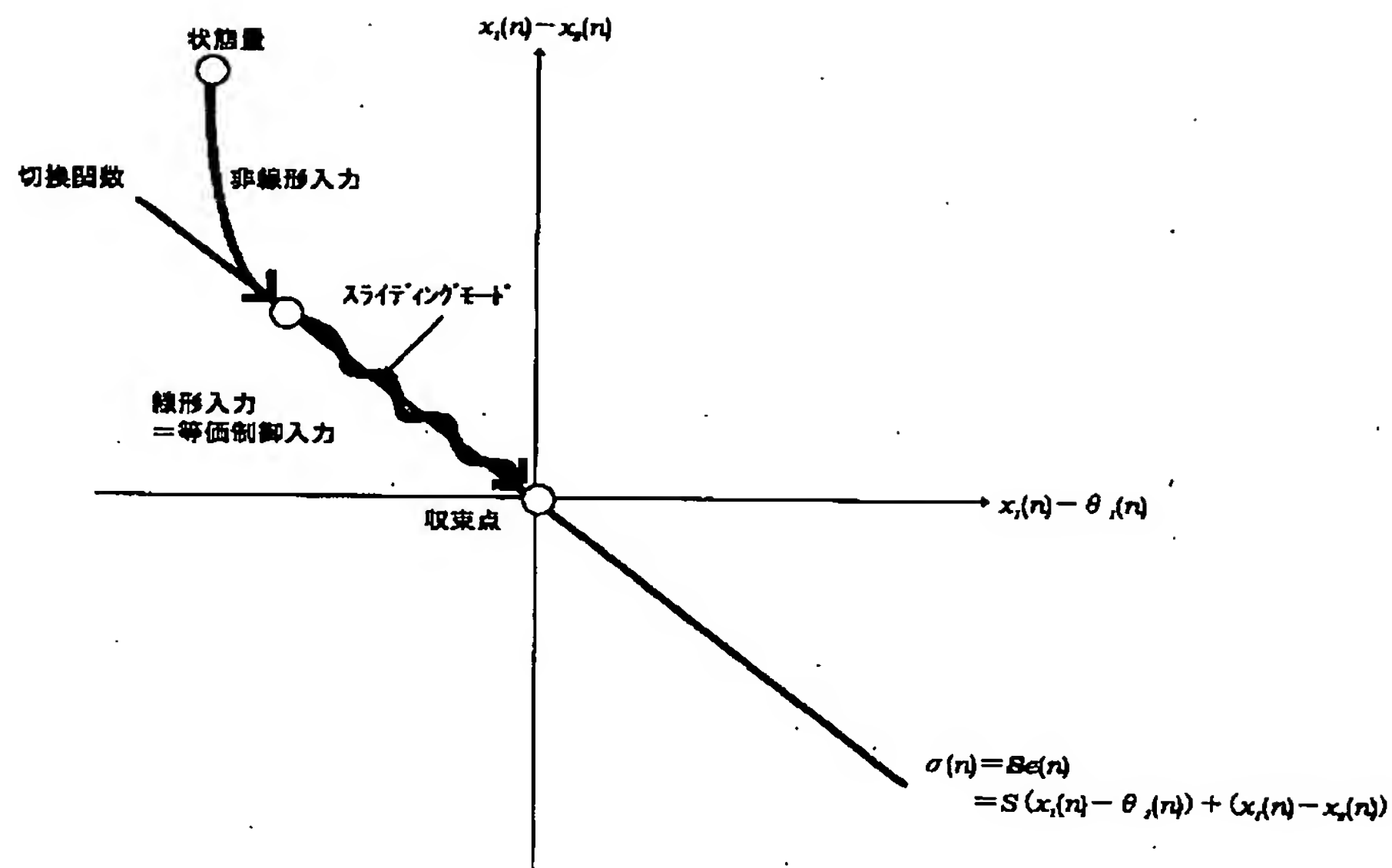
【図19】



【図20】

遅延時間切換時の予測状態変数演算

【図22】



フロントページの続き

(51)Int. Cl.<sup>7</sup>  
G 0 5 B 13/00

識別記号

F I  
G 0 5 B 13/00

テ-マコード(参考)  
A

F タ-ム(参考) 3G084 BA09 BA13 DA00 DA04 DA05  
EB08 EB13 EB14 EB15 EB17  
EC04 FA07 FA10 FA20 FA30  
FA33 FA38  
3G301 HA01 JA03 JA08 JA18 LA03  
LB02 MA01 MA12 NA03 NA04  
NA05 NA09 NC02 ND05 ND18  
ND25 ND42 ND45 PA01Z  
PA11Z PD09Z PE01Z PE08Z  
5H004 GA17 GB12 HA13 KA74 LA02  
LA12